

„Nietoperz“ z Gór Świętokrzyskich,
który widzicie na zdjęciu, nie pochodzi z czasów gdy
na Łysą Górę latały na miotłach czarownice, lecz zbu-
dował go Stanisław Chlewicki ze wsi Bieliny koło
Kielc (patrz str. 14)...

...w roku 1956

Skrzydłata **POLSKA**



NR 48 (282) • 25 LISTOPADA 1956 r. • ROK WYDANIA XII • CENA 70 GR



Naszym zdaniem

W SKRÓCIE

Nadzwyczajne walne zgromadzenie członków Aeroklubu Warszawskiego odbyło się dnia 18 listopada br.

Po dyskusji nad przyszłością lotnictwa sportowego i uchwaleniu rezolucji (fragmenty rezolucji podajemy na tej stronie) odbyły się wybory delegatów na walne zgromadzenie ARP. Reprezentantami Aeroklubu Warszawskiego na to zebranie zostali: mgr Jerzy Osiński, inż. Roman Sochacki i Jerzy Pomianowski.

Jak wynika z nieoficjalnych obliczeń komisji współzawodnictwa, składającej się tym razem z przedstawicieli poszczególnych aeroklubów — tegorocznym zwycięzcą został Aeroklub Warszawski, zdobywając 13 085 pkt. Dalsze miejsca zajęły aerokluby: Bielski, Wrocławski i Poznański.

Według informacji uzyskanej od dyrektora naczelnego Wytwórni Sprzętu Komunikacyjnego na Okęcie — zakłady te są w stanie podjąć się remontu szybowców. Dysponują one bowiem zarówno fachowcami jak i całkowitym wyposażeniem warsztatu remontowego, lecz niestety nie mają pomieszczenia na jego urządzenie.

Aby zabezpieczyć aeroklubom pełną sprawność sprzętu szybowcowego w roku przyszłym, warto by wykorzystać możliwości oraz dobre chęci WSK — Okęcie i pomóc jej w lokalizacji warsztatów. Zająć się tym powinny zaiste resowane władze lotnictwa sportowego, a zwłaszcza dział techniczny pionu lotniczego ZG LP2. Sprawa jest pilna, bo maszyny nie mogą stać długo bezczynnie i zostaną wykorzystane do innych, nieletniczych celów.

Ostatnio Dowództwo Wojsk Lotniczych wyraziło zgodę na objęcie przez Aeroklub Pomorski w Toruniu lotniska byłego 4 Pułku Lotniczego oraz brzozażo mu cztery samoloty CSS-13.

Lotnicy popierają postulaty aktywu wysunięte na naradzie w Warszawie

DYSKUSJA nad odnową i uzdrowieniem naszego lotnictwa sportowego objęła cały kraj. W aeroklubach odbywały się zebrania członków i aktywistów lotnictwa. Starzy i młodzi piloci oraz działacze radzą nad lepszą przyszłością sportu lotniczego. Odbiciem tych dyskusji są podejmowane rezolucje i wysuwane w nich żądania. Oto fragmenty rezolucji krakowskiego aktywu lotnictwa sportowego, uchwalonej w dniu 10 listopada br.

„Solidaryzując się z naradą aktywu lotniczego ARP z dnia 6 listopada 1956 r. oraz rezolucją Aeroklubu Głównego, popieramy żądanie utworzenia samodzielnego ARP na prawach ministerialnych oraz samodzielnego aeroklubów regionalnych, żądając jednocześnie:

- Wydzielenia Aeroklubu Krakowskiego z Ligi Przyjaciół Żołnierza i stworzenia samodzielnego organizacji lotniczej podległej wyłącznie ARP.
- Zwrotu wszystkich licencji i uprawnień lotniczych bezpodstawnie i bezprawnie zabranych przez samowładnie „komisje weryfikacyjne”.
- Umożliwienia nieskrępowanego rozwoju polskiej myśli konstrukcyjnej celem wyparcia dotychczas używanych przestarzałych konstrukcji lotniczych.
- Nawiązania współpracy lotnictwa sportowego na właściwej platformie z lotnictwem wojskowym.”

AKTYW modelarstwa lotniczego na zebraniu — dnia 16 listopada br. również wyraził pełne poparcie dla decyzji

Norwedzy lecą do Egiptu

Na lotnisku w Oslo: Żołnierze norwescy wchodzący w skład sił policyjnych ONZ załadunku są do samolotu transportowego dostarczonego przez USA. Jest to samolot Douglas Globemaster II (oznaczenie wojskowe C-124C). 4 silniki (łokowe 3 800 KM). Rozpiętość — 53,1 m, długość — 39,77 m, wysokość — 14,72 m, ciężar w locie — 79 450 kg, ciężar użyteczny — 22 700 kg. Kabina dwupokładowa mieści 200 żołnierzy wraz z uzbrojeniem. W „nosie” znajdują się urządzenia radarowe.



(kon)

AEROKLUB RZECZYPOSPOLITEJ POLSKIEJ (Członek FAI)

Warszawa 40, ul. Długa 52, telefon 6 12 81

II BIULETYN SPECJALNY

W związku z pewnymi głosami, świadczącymi o częściowym zdezorientowaniu niektórych członków Aeroklubów Regionalnych, Zarząd Aeroklubu Rzeczypospolitej Polskiej wyjaśnia co następuje:

Powołana na rozszerzonym zebraniu Zarządu ARP z udziałem aktywu lotnictwa sportowego w dniu 6 listopada br. Komisja Restytucyjna ARP, działająca z upoważnienia Zarządu Aeroklubu Rzeczypospolitej Polskiej i pracę swoją prowadzi w pełnym porozumieniu z Zarządem ARP.

W związku z komunikatami Komisji Restytucyjnej ARP, opublikowanymi w poprzednim Biuletynie Specjalnym Aeroklubu Rzeczypospolitej Polskiej z dnia 7 listopada br. Zarząd ARP i Komisja Restytucyjna uzupełniają co następuje:

1. W zawiadomieniu o Nadzwyczajnym Walnym Zgromadzeniu ARP, jako punkt trzeci porządku dziennego wprowadzony zostaje referat sprawozdawczy ustępującego Zarządu ARP, a referat sprawozdawczy-programowy Komisji Restytucyjnej i pozostałe punkty porządku dziennego otrzymują numerację od 4 do 7.

2. W zawiadomieniu o Walnych Zgromadzeniach Członków Zwyczajnych ARP (Aeroklubów Regionalnych), klauzula o prawie wyborczym otrzymuje następujące poszerzone brzmienie:

„Bierne i czynne prawo wyborcze posiadają wszyscy piloci samolotowi, szybowcowi, balonowi, śmigłowcowi, skoczkowie spadochronowi, modelarze oraz technicy i mechanicy lotniczy zrzeszeni w Aeroklubach Regionalnych, a także aktywiści społeczni, wchodzący w skład aktualnych Rad Aeroklubów Regionalnych.”

Sekretarz Aeroklubu
Rzeczypospolitej Polskiej
(-) TADEUSZ REJNIAK

Warszawa, dnia 15 listopada 1956 r.

To nieprawda. Uchwała warszawska przede wszystkim wyraziła wotum nieufności dotychczasowemu kierownictwu LP2, która biurokratycznie i nieudolnie kierowała dotąd rozwojem sportu lotniczego. Taki jest sens i tak trzeba rozumieć uchwałę z 6 listopada i solidaryzując się z nią uchwały napływające z ośrodków lotniczych. Aktywiści — członkowie aeroklubów muszą tym plotkom dać zdecydowany odpór. Są one szkodliwe i nie sprzyjają wcale sprawie demokratyzacji. Naszym zdaniem kadra etatowa całego pionu lotniczego, tak w ZG jak i w terenie, jest w swej większości na poziomie i pracuje dotychczas ofiarnie. Nie ma wcale potrzeby, aby czuła się ona osłabiona, aby stała w procesie dotychczasowych przemian na boku. Przeciwnie, jest nawet jej obowiązkiem szeroko włączyć się do tego nowego nurtu, do ogólnopolskiej dyskusji nad przyszłością naszego sportu lotniczego.

Dруги бочны нурчк можна зауважыць сярод некаторых дзятaczy lotniczych starszego pokolenia. Jest ich co prawda niewielu. Korzystając często z zamieszania i żywiołowości, operują oni nieraz demagogicznymi wystąpieniami (np. uogólniając ataki na oficerów lotnictwa w klubach), próbują zdobyć sobie tanią popularność i... w dalszej perspektywie nawet „fotele” w nowej strukturze i organizacji lotnictwa. Nie brak też i tzw. „chorągiewek”, tj. ludzi, którzy wczoraj stali w opozycji lub wręcz hamowali nowy ruch a dziś próbują stanąć na jego czele.

Trzeba te wszystkie głosy wyraźnie rozróżniać w toczącym się procesie demokratyzacji, tak „u góry” jak i „na dole”. Nam nie potrzeba nowych karierowiczów, mamy ich dość z poprzedniego okresu. Nam potrzeba ludzi mądrych, fachowych i energicznych, którzy przede wszystkim dobro lotnictwa przekładać będą zawsze nad interes osobisty.

W najbliższym czasie odbędzie się w Warszawie, zwolana przez Komitet Centralny PZPR, krajowa lotnicza narada aktywu partyjnego, która niewątpliwie przyczyni się jeszcze bardziej do skryształizowania poglądu na sprawy dalszego rozwoju naszego sportu lotniczego i przyniesie nam na pewno nowe, coraz lepsze wnioski.

oderwania się lotnictwa sportowego od LP2.

„Stwierdzamy, — czytamy m. in. w rezolucji modelarzy — że umieszczenie lotnictwa w LP2... wpłynęło hamująco na jego rozwój... Podobnie jak duże lotnictwo, modelarstwo przeżywało trudności finansowe, przechwytywanie kredytów przez inne wydziały oraz zabieranie lokalni modelarni i przeznaczanie ich na inne cele... Z radością witamy odnowę i sądzimy, że w nowej organizacji lotniczej modelarstwo znajdzie właściwe zrozumienie oraz możliwość szybkiego rozwoju”.

PELNA aprobata tego nowego prądu wyrazili członkowie Aeroklubu Warszawskiego w rezolucji, która stwierdza m. in.:

„Walne zebranie Aeroklubu Warszawskiego w całej rozciągłości popiera uchwały rozszerzonego aktywu ARP, podjęte na naradzie w dniu 6 listopada 1956 r.

Z uwagi na obecny katastrofalny stan polskiego lotnictwa sportowego, wymagający radykalnych posunięć w celu jego uzdrowienia, żądamy:

- Całkowitego uniezależnienia Aeroklubu Rzeczypospolitej Polskiej i odłączenia go od Ligi Przyjaciół Żołnierza.
- Pełnego usamodzielnienia aeroklubów regionalnych afiliowanych przy ARP.
- Zwrotu przez LP2 majątku byłej Ligi Lotniczej i ARP (łącznie z etatami).
- Uruchomienia zamkniętych w okresie 12-lecia szkół i ośrodków sportu lotniczego.
- Rozszerzenia i zdecentralizowania kontaktów z zagranicznymi sportowcami lotniczymi.
- Pełnej rehabilitacji ludzi niesłusznie odsuniętych od lotnictwa.
- Opublikowania rozliczenia z funduszu LP2.”

WE wszystkich rezolucjach przewija się jeden najmocniejszy akcent — oddzielenie lotnictwa od LP2.

„Domagamy się — piszą m. in. członkowie Aeroklubu Śląskiego w Katowicach w uchwalonej w dniu 18 listopada br. rezolucji — wyodrębnienia lotnictwa sportowego z LP2, która wskutek swej nieudolności i zbiurokratyzowania aparatu nie może dać żadnej gwarancji usunięcia zła; aby sprawami lotnictwa sportowego kierowały i o nich decydowały zarządy aeroklubów regionalnych, złożone z działaczy społecznych... zaś personel etatowy był jedynie organem wykonawczym.”

W myśli tej uchwały członkowie Aeroklubu Śląskiego wybrali nowy zarząd, pod przewodnictwem Stanisława Michniewskiego.

REZOLUCJA

nadzwyczajnego, rozszerzonego zebrania Rady Aeroklubu Kieleckiego, odbytego w dniu 13 listopada 1956 r.

NADZWYCAJNE, rozszerzone zebranie Rady Aeroklubu Kieleckiego po-
piera w całej rozciągłości uchwałę
aktywu lotniczego z dnia 6 listopada
1956 r. o wydzieleniu lotnictwa sporto-
wego z Ligi Przyjaciół Zolnierza oraz
rezolucję walnego zebrania Aeroklubu
Gliwickiego.

W trosce o zabezpieczenie szkolenia
lotniczego w roku 1957 i wiążącej się z
tym sprawy doprowadzenia sprzętu lot-
niczego do pełnej sprawności technicz-
nej, żądamy aprobaty działu technicz-
nego na niezbędne uruchomienie
warsztatów remontowych w tych aero-
klubach, które mają ku temu możliwość
pod względem pomieszczenia i sił fa-
chowych.

Żądamy wyjaśnienia kto spowodował
zlikwidowanie szybowiska i przehandlo-
wanie hangarów w Pińczowie. Domaga-
my się zwrotu i uruchomienia tego szy-
bowiska.

Żądamy roztudowy lotniska w Masło-
wie i przystosowania go do szkolenia
nie tylko na samolotach CSS-13 oraz
zwiększenia powierzchni hangarowej.

Żądamy powołania do życia Aeroklu-
bu Radomskiego z pełną przynależno-
ścią lotniska w Piastowie.

Domagamy się uruchomienia bezmyśl-
nie zlikwidowanych ośrodków trenin-
gowych na terenie województwa kielec-
kiego.

Domagamy się masowej działalności
ARP w formie tworzenia „Kół Lotni-
czych” przy szkołach i instytucjach,
które w dużym stopniu werbowałyby
młodzież do szkolenia podstawowego
i przyczyniłyby się do propagandy lot-
nictwa.

Domagamy się uwzględnienia w no-
wym statucie ARP — poza członkami
czynnymi — również członków wspiera-
jących, rekrutujących się z sympaty-
ków lotnictwa.

Żądamy zwrotu pomieszczeń byłej
Ligi Lotniczej, stanowiących jej bez-
sporną własność i przekazania ich do
dyspozycji Aeroklubu Kieleckiego.

Jednocześnie zawiadamiamy, że w
dniu 25 listopada 1956 r. o godzinie 10
odbędzie się walne zgromadzenie człon-
ków i aktywistów Aeroklubu Kieleckie-
go, na którym dokonany zostanie wy-
bór zarządu aeroklubu.

W imieniu aktywu lotniczego

Rada Aeroklubu Kieleckiego

Teren mówi

UCHWAŁA AEROKLUBU POZNAŃSKIEGO

ZAŁOGA Aeroklubu Poznańskiego
zgromadzona w dniu 27.10.1956 ro-
ku na zebraniu ogólnym podjęła uchwałę,
w której domaga się reorganizacji
lotnictwa sportowego oraz przyjęcia ta-
kiego kierunku pracy, który zapewni
lotnictwu należyty rozwój i działalność.
Oto treść uchwały.

Do
Biura Politycznego
Komitetu Centralnego PZPR

Uważamy, że dotychczasowa struktu-
ra organizacyjna Ligi Przyjaciół Zolnie-
rza z jej zbliżonym aparatem
administracyjnym absolutnie nie gwa-
rantuje należytego rozwoju naszego lot-
nictwa sportowego w ramach tej orga-
nizacji.

W trosce o umożliwienie dalszego roz-
woju polskiemu lotnictwu sportowemu
oraz w celu przywrócenia mu jego wła-
ściwego charakteru sportowego, domaga-
my się:

1. Przeprowadzenia w jak najkrót-
szym terminie wyborów do władz
Aeroklubu Rzeczypospolitej Polskiej
i aeroklubów regionalnych według
obowiązującego statutu zatwierdzo-
nego przez FAI.
2. Uznania aeroklubów regionalnych
z ARP na czele jako jedynej orga-
nizacji reprezentującej polskie lot-
nictwo sportowe.
3. Przywrócenia do życia szkół lotni-
czych dla podstawowego szkolenia
lotniczego.
4. Rozbudowania zakładów produkują-
cych sprzęt szybowcowy w celu za-
bezpieczenia zarówno eksportu jak
również i potrzeb krajowych oraz
unowocześnienia sprzętu lotniczego
przez tworzenie nowych konstrukcji
krajowych lub w miarę istnieją-
cych możliwości — przez import.
5. Niezwłocznego przywrócenia peł-
nych praw członkowskich ludziom
nieślusnie odsuniętych od lotnic-
twa w ubiegłym okresie.
6. Zniesienia dotychczasowego syste-
mu planowania w lotnictwie sporto-
wym, wpływającego poważnie na
obniżenie jakości wyszkolenia.
7. Ograniczenia nadmiernie rozbudo-

wanej dokumentacji oraz sprawo-
zdawczości wyszkoleniowej i tech-
nicznej.

8. Rewizji programów wyszkolenia
(treningu) ograniczających inicjaty-
wę personelu szkolącego.
9. Zmiany przepisów O.I.W.L. (Ogól-
nej Instrukcji Wykonywania Lotów)
w kierunku dostosowania ich do
praktycznych wymogów życiowych.
10. Ograniczenia często asekuranckiego
zawieszania lotów do przypadków
logicznie uzasadnionych, unikając
cech zbiorowej odpowiedzialności.
11. Przywrócenia licencji pilotów spor-
towych przewidzianych regulami-
nem FAI.
12. Umożliwienia szkolenia lotniczego
dla kandydatów, którzy przekro-
czyli obecnie obowiązującą granicę
wieku.
13. Uchylenia uchwały Rady Szybowco-
wej z maja 1955 roku dotyczącej
niezaliczenia wyczynu sportowego
w przypadku przekroczenia granic
państwowej.
14. Przeprowadzenia dochodzeń w spra-
wie dotyczącej sytuacji w naszym
lotnictwie sportowym i wyciągnię-
cia pełnych konsekwencji w stosun-
ku do winnych, między innymi za:
a) beznamiętne polecenie przekaza-
nia na złom dobrych silników
lotniczych typów Argus, SH-14,
Jumo itp.,
b) zbyt pochopne polecenie skaso-
wania samolotów typu Piper-
Cub,
c) narzucanie obcych przestarza-
łych konstrukcji polskiemu prze-
mysłowi lotniczemu,
d) dotychczasową szkodliwą poli-
tykę kadrową w lotnictwie spor-
towym,
e) zlikwidowanie Zakładów Sprzę-
tu Lotnictwa Sportowego w
Gdańsku, co spowodowało mię-
dzy innymi trudności zaopatrze-
nia w sprzęt szybowcowy.

W celu przedyskutowania powyższych
postulatów oraz dla pełnego wypowie-
dzenia się pilotów i działaczy lotnictwa
sportowego uważamy za konieczne zwo-
łanie w terminie do końca bieżącego ro-
ku ogólnokrajowej narady aktywu lot-
nictwa sportowego.

CO MÓWILI 6 LISTOPADA W WARSZAWIE

Inż. ROMAN SOCHACKI

NIEREALNOŚĆ współpracy ARP z
LPZ ilustruje przykład, że wbrew
stanowisku Rady Spadochronowej ZG
LPZ wystąpił na kierownika ekipy
spadochronowej na mistrzostwa świata
do Moskwy prezesa ZW LPZ w Łodzi ob.
Starka, którego z lotnictwem, a szcze-
gólnie ze spadochroniarstwem, bardzo
niewiele łączy.

Utworzenie nowej, masowej organiza-
cji lotniczej, o której nieraz się słyszy,
jest moim zdaniem niepotrzebne. Te
wszystkie funkcje może i powinien prze-
jąć wyłącznie ARP, który pracę tę
należyć poprowadzić. ARP winien ob-
jać również warsztaty szybowcowe w
Krośnie i Jeżowie, nie nadające się dla
wielkiego przemysłu. Użytkownik i pro-
ducent muszą bowiem ściśle współpracować. SZD natomiast winien działać na
nowych warunkach i być niezależnym
od LPZ i ARP zakładem naukowym.

Inż. SŁAWOMIR MAKARUK

LPZ jest skompromitowany na odcin-
ku lotniczym. Sprawy przyjęte na
szkolenie, brak sprzętu, likwidacja war-
sztatów aeroklubowych — to elementy
rozkładające lotnictwo. Tylko radykalne
zmiany w tym zakresie, tj. utworzenie

ARP silnie powiązanego z władzami
państwowymi, mogą nas uratować.

Mgr inż. STANISŁAW SKRZYDLEWSKI

DOPÓKI aktywu ARP będzie zależny
od LPZ, dopóty nie ma mowy o sa-
modzielności. ARP jest jedyną władzą
lotnictwa sportowego i dlatego nie może
być mowy o danu mu tylko niektórych
uprawnień. Cała władza musi być w rękach
aeroklubów.

Inż. RYSZARD WITKOWSKI

POLACZENIE trzech organizacji na
wzór DOSAAF było mechaniczne i
niestety niecelowe. Że tak jest, a nie
inaczej, mogę stwierdzić na podstawie
kontaktów w czasie pobytu w ZSRR z
pilotami tej organizacji. Piloti DOSAAF
są zdania, że połączenie trzech organi-
zacji w jedną zaważyło na jakości ich
pracy. Stąd wniosek — lotnictwo trzeba
odłączyć od LPZ.

Inż. WALENTY NOWACKI

Wlotnictwie sportowym dzieje się źle.
Jest dużo biurokracji. Stosna
wydaje się reorganizacja. Jednakże nie
należy iść za daleko i gwałtownie. Zmia-
na gwałtowna nie wychodzi na dobre.
Praca nasza może dać wyniki o ile bę-

dzie szła oddolnie, w aeroklubach, z
udziałem szerokiego aktywu. Przed
wojną aerokluby miały własne fundusze
społeczne, dziś są one państwowe, a pań-
stwo prowadzi ścisłą politykę finansową.
Dlatego też komisja powinna tak ująć
te sprawy, aby nie wprowadzić zbytnie-
go chaosu i nie postawić w kłopocie
Elpeżetu.

WŁADYSŁAW NIESTOJ

JESTESMY świadkami upadku sportu
lotniczego. Jeśli chodzi o sprawy
modelarskie, to bardzo często pieniądze
przeznaczone na rozwój małego lotnic-
twa obracane są przez zarządy woje-
wództw na inne cele. Modelarstwo
nasze, niestety, do tej pory traktuje się
niezbyt poważnie, czego dowodem jest
choćby brak centralnego ośrodka
modelarskiego. Inne państwa ośrodki
takie mają, my jak dotąd nie.

Inż. WITOLD STANCZYK

MODELARSTWO lotnicze nie jest do-
ceniane przez nasze władze
zwierzchnie, gorzej, wydaje się być ku-
lą u nogi. Weźmy chociażby powszech-
nie znany brak silników modelarskich.
Krajowe silniki jak dotąd są złe. Brak
ośrodka doświadczalnego uniemożliwia
dokonywanie prób zmierzających do ich
udoskonalenia. Za granicą ośrodki ta-
kie istnieją. U nas natomiast, w Kra-
kowie, załóżki takiej placówki odbie-
ra się pomieszczenia i przeznacza na
prywatne mieszkania dla pracowników
LPZ.

Mjr JERZY ŁAGODA

ODERWANIE lotnictwa od LPZ spo-
waduje powiększenie personelu ad-
ministracyjnego, a co za tym idzie —
wzrost kosztów. W świetle ogólnej sy-
tuacji gospodarczej kraju nie wiem, czy
państwo stać będzie na tworzenie nowej
administracji. W związku z tym służ-
nierz będzie pozostawienie lotnictwa w
LPZ, z równoczesnym przyznaniem mu
jak najdalej idącej autonomii. Uważam,
że przyczyna błędów w lotnictwie leży
w złym ustawieniu kadry. Nie jesteśmy
obecnie przygotowani do bezbolesnego
oderwania lotnictwa od LPZ. W przys-
łości, jeżeli stać nas będzie na to, nie
widzę konieczności wiązania lotnictwa z
LPZ.

JERZY POMIANOWSKI

TWORZĄC ARP możemy z powodze-
niem wykorzystać etaty, które z
racji reorganizacji odejdą z ZG i ZW
LPZ — sumarycznie wzrost etatów nie
będzie miał miejsca, tym bardziej, że
aerokluby regionalne będą miały dużą
samodzielność. Do chwili obecnej aero-
kluby liczyły wyłączenie na dotacje pań-
stwowe. W nowej sytuacji oprzemysłowa
działalność finansowa o dotacje społeczeń-
stwa, a mamy nadzieję, że na ten cel
społeczeństwo nie poskapi. Niezależnie
od intencji LPZ Aeroklub Warszawski
w roku przyszłym uruchomi swoje filie
w Płocku i w Siedlcach i po otrzymaniu
samodzielności jest w stanie dać
roczny dochód w wysokości 500 000 zło-
tych.

Ppik JANUSZ PRZYMANOWSKI

NIKT inny poza pilotami nie ma pra-
wa rzadzić lotnictwem sportowym.
Jeżeli zlikwidujemy instancje wojewódz-
kie, piloci wykażą zapewne więcej zro-
zumienia i będą pomagać zarówno w
obsłudze sprzętu jak i w innych pra-
cach aeroklubu. Pożądane jest, aby
o produkcji decydowali robotnicy, o ziemi
— chłopci, a o lotnictwie — piloci.
Na tym polega nasz demokratyczny
ustrój.

Mir JERZY LESZEK

TO co było złego w lotnictwie, nie
jest wyłącznie winą LPZ, lecz syste-
mu jaki panował. O produkcji starych
typów nie decydował LPZ, a PKPG lub
Sztab Generalny. Projekt odłączenia się
od LPZ należy rozważnie rozpatrzyć.
Należy też rozpatrzyć czy dla reorgani-
zacji potrzebny jest okres przejściowy
i jak on ma wyglądać. Trzeba zadbać
o to, aby reorganizacja nie przyniosła
niepotrzebnych strat.

Mgr inż. MARIAN WIŚNIEWSKI
KIEROWNIK TECHNICZNY SZD

UWAZAM, że nastąpić winno możliwie
jak najszybciej powołanie kierowniczego
organu doradczego na szczeblu
rządowym, w którego skład wchodził-
by przedstawiciel lotnictwa wojskowe-
go, cywilnego, sportowego i producen-
ci. Ogólne zadania: koordynacja wszel-
kich poczynań lotnictwa polskiego,
przywrócenie kierowniczej roli A.R.P.
poprzez aktywny społeczny aeroklubów,
nadrobienie zaległości na polu polskiej
myśli konstrukcyjnej, a szczególnie sa-
molotowej, wprowadzenie samorządów
robotniczych w zakładach produkcyj-
nych sprzętu lotniczego. Następnie,
wciągnięcie do latania sportowego jak
największej ilości pracowników lotnic-
twa, przywrócenie pełnego prawa oby-

watelstwa turystyce lotniczej, zorgani-
zowanie przy minimalnych kosztach
wypraw badawczych, na przykład fali
tatrzańskiej, zorganizowanie tak zwa-
nych unifikacyjnych kursów wyszkole-
niowych, częściowo lub całkowicie po-
krywających przez uczestników; w cza-
sie urlopów wielu pilotów chętnie by
reflektowało na takie kursy.

Należy zlikwidować „białe rękawicz-
ki” przez wprowadzenie obowiązkowych
technicznych zajęć w aeroklubach.
Wyjść na forum międzynarodowe z od-
powiednim sprzętem i poziomem wy-
szkolenia w zakresie akrobacji lotni-
czej. Wprowadzić porządek do polskie-
go prawa lotniczego.

Mgr inż. ZBIGNIEW BRACHACKI
KONSTRUKTOR SZD

ODDZIELIC szkolenie dla wojska
od szkolenia i treningu
sportowego. Dla kandydatów chcą-
cych uzyskać wyszkolenie lotnicze
(poza potrzebami wojska) proponuję
odpłatność w przypadku trudności
finansowych państwa, nie mogącego
pokrywać kosztów nauki pilotażu
ze swych funduszy. Uważam, że
piloci sportowi powinni odpracowy-
wać pewną ilość godzin warsztatów
w ziemi przy konserwacji i re-
moncie sprzętu; tym samym wzros-
nie jego poszanowanie oraz zmniej-
szą się koszty własne aeroklubu.
Umożliwi to również lepsze wyro-

bieńie obywatelskie sportowców lot-
niczych.

Piloci zagraniczni — gdy z ni-
mi rozmawiałem — wyrażali wielkie
zdziwienie, że u nas nie ma godzin
warsztatowych.

Należy bezwzględnie zmniejszyć
ilość etatów administracyjnych w
aeroklubach, a personel techniczny
przyjmować w mniejszej ilości, lecz
o wysokich kwalifikacjach.

Jak najprędzej przywrócić statu-
towe prawa i kierowniczą rolę w
lotnictwie sportowym Aeroklubowi
Rzeczypospolitej Polskiej.

ABY ZABEZPIECZYĆ LEPSZY ROZWÓJ SPORTU LOTNICZEGO

(Referat wygłoszony na krajowej naradzie aktywu lotniczego w dniu 6.XI.56 r. w Warszawie)

EDMUND STANIEWSKI, mjr

Po głębokich przeżyciach, w jakie brzemienisty był okres obrad VIII Plenum naszej Partii, cały naród bierze się do energicznej pracy dla naprawienia błędów i wypaczeń ubiegłego okresu.

Naszym obowiązkiem jest zastanowić się jak zabezpieczyć lepszy rozwój sportu lotniczego. Jest rzeczą jasną, że droga prowadzić powinna przez coraz szerszą demokratyzację i decentralizację kierowania — od aeroklubu począwszy, a na centralnym kierownictwie kończąc.

Mija dwa lata jak powołaliśmy do życia rady aeroklubów i rady centralne. Oceniając z perspektywy czasu ich działalność, można stwierdzić, że droga obrana przez nas była słuszną. W wielu aeroklubach rady społeczne rozwinęły dobrą pracę i wykazały pełną dojrzałość do rządzenia aeroklubami. Są także rady, które nie wykazują dostatecznej inicjatywy, ogłędają się na aparat etatowy, przyjmując bezkrytycznie jego działalność.

Choć stan ten ulega poprawie, to jednak istniejące ustawienie organizacyjne zarówno aeroklubów jak i centralnego kierownictwa, szereg nie rozwiązanych kwestii, nadmierna centralizacja, brak demokratyzmu stanowią hamulec, który nie gwarantuje coraz lepszego i szerszego rozwoju sportu lotniczego w naszym kraju.

Zanim przedstawię propozycje organizacyjne, uważam za celowe postawienie — jako kwestii podstawowej — sprawy członkostwa w aeroklubie. Jak wiemy, na skutek błędnej i fałszywej polityki w minionym okresie odsunęto od pracy społecznej i zawodowej wielu cennych pilotów i działaczy. Część działaczy nie mając odpowiedniego klimatu — przyjemnej atmosfery — sama odeszła. I wreszcie aerokluby, w pogoni za aktywnością wszystkich członków i wykonaniem planów, poprzez sporządzanie list tzw. martwych dusz dokonały reszty. A jak wygląda sprawa członkostwa od strony statutu LPZ? Otóż statut mówi zupełnie wyraźnie, że człon-

klem organizacji może być każdy obywatel płaćący składki i biorący udział w pracach organizacji.

Nie trzeba podkreślać chyba, że form tej pracy mogą być różne. Precyzując myśl, uważamy, że do aeroklubu może należeć każdy miłośnik lotnictwa (a nie tylko aktywnie latający pilot lub skaczący spadochroniarz), który chce mu pomóc w jego rozwoju. W związku z takim postawieniem sprawy, konieczne jest umożliwienie powrotu do lotnictwa wszystkim uprzednio od niego odsuniętym, a więc ogłoszenie powszechnej rehabilitacji, skończenie z biurokratyczną formą pracy Główniej Komisji Weryfikacyjnej, a upoważnienie Zarządów Aeroklubów do rozpatrywania podań o zezwolenie na latanie zgodnie z ogólną polityką przydatności danego członka klubu.

- dla spraw obronności kraju jako przedpoborowego lub rezerwisty,
- dla spraw samego aeroklubu jako instruktora lub zawodnika.

Tego rodzaju postawienie sprawy członkostwa jest niezbędnym warunkiem realizacji dalszych zadań. Podstawowym ogniwem naszej działalności (poza modelarstwem) jest aeroklub i dlatego od aeroklubu, od jego ustawienia zależy całe nasze lotnictwo sportowe. W dotychczasowym ustawieniu organizacyjnym wybieralny aktywny społeczny w aeroklubach miał tylko głos doradczy, a decyzja należała do kierownictwa etatowego. Rezultaty takiego ustawienia przyczyniły się do zbiurokratyzowania aparatu etatowego i zniechęcenia aktywu społecznego, a w konsekwencji do hamowania rozwoju aeroklubu.

Uważamy, że najsluszniejsze jest odwrócenie tego stosunku poprzez powołanie do życia Zarządów Aeroklubów, jako właściwych gospodarzy aeroklubu na okres swej kadencji. Kierownik aeroklubu byłby, na wzór projektu statutu samorządu robotniczego, zatwierdzany na wniosek i za zgodą Zarządu Aeroklubu. Analogicznie — byłby odwoływany. W ten sposób gospodarzem aeroklubu stanie się ciało kolegialne z prawem podejmowania uchwał obowiązujących cały personel etatowy z kierownikiem włącznie i odpowiedzialne za całokształt realizacji zadań i jego gospodarkę. Kierownik aeroklubu byłby odpowiedzialny przed Zarządem Aeroklubu i władzami za majątek, gospodarkę, realizację zadań i bezpieczeństwo lotów.

Czy istnieją już obecnie warunki dla usunięcia aeroklubów, a jeśli nie, to co trzeba, aby tak było? Naszym zdaniem dla samodzielności aeroklubów potrzebne są: plany zadań, plany etatów, plany finansowe, plany zaopatrzenia, stałe przydziały sprzętu.

Jednakże same plany nie wystarczą, choć większość ich jest dla klubów przygotowana.

Największą dotychczasową bolączką były dwie sprawy, a mianowicie: pieniądze i zaopatrzenie materiałowe. Aby Zarząd Aeroklubu nie był fikcją, musi dysponować środkami finansowymi i zaopatrzeniem. W projekcie etatów na rok 1957 (w ramach etatów lotnictwa) stworzyliśmy dla każdego aeroklubu etat pracownika finansowego — głównego księgowego aeroklubu i uważamy, że aerokluby powinny otrzymywać środki finansowe bezpośrednio z centrali oraz wszelkie wpływy uzyskane przez aerokluby powinny pozostać w aeroklubie do jego dyspozycji. W ramach swoich uprawnień Zarząd Aeroklubu będzie mógł zawierać transakcje i zakupować materiały.

Utworzenie Zarządu Aeroklubu od byłoby się drogą wyborów na walnym zebraniu aeroklubu. Na tymże zebraniu powoływano by także Komisję Rewizyjną i Sąd Koleżeńcki. Pracownicy aeroklubu mają prawo brać udział w wyborach i być wybrani do władz klubu, z wyjątkiem dublowania swoich etatowych stanowisk, np. księgowy nie mógłby być jednocześnie skarbnikiem klubu lub kierownikiem — jednocześnie prezesem aeroklubu.

Plany pracy aeroklubów, subwencje nowane środkami państwowymi, muszą być wykonane i Zarząd Aeroklubu będzie zobowiązany do wyliczenia się z ich wykonaniem. Osiągnięte oszczędności oraz nagromadzone dochody własne Zarząd Aeroklubu ma prawo przeznaczyć na rozwój działalności klubu. Dla opracowania wszystkich zagadnień związanych z takim ustawieniem klubów konieczne jest opracowanie regulaminu klubu.

Jest nasza propozycja, aby dzisiejsze zebranie powołało komisję regulaminową, która zajęłaby się tym zagadnieniem.

Niewątpliwie wszystkich interesuje sprawa stosunku aeroklubów do Zarządów Wojewódzkich LPZ. Projektujemy stworzenie przy ZW LPZ wydziału lotniczego oraz komisji sportowych APRL, złożonych z najaktywniejszych działaczy lotnictwa, z uprawnieniem koordynowania i kierowania całokształtem zagadnień lotniczych na terenie danego województwa. Sprawa ta wyda się jaśniejsza po przedstawieniu projektu samej góry. Najistotniejszym argumentem jednak są nasze założenia objęte uchwałą Prezydium ZG LPZ z dnia 8.X.56 r. o zwiększeniu ilości ośrodków do liczby 80 do roku 1960. Już dziś jest niemożliwością kierowanie wszystkimi sprawami aeroklubów ze szczebla centralnego, a przy dalszym ich rozwoju byłoby to szkodliwym centralizmem. Komisja na szczeblu wojewódzkim ma ogromne znaczenie dla modelarstwa lotniczego, które prowadzi działalność w dużej mierze poza aeroklubami, a także nie jest bez znaczenia dla prawniczej dyslokacji nowopowstających aeroklubów i innych spraw związanych ze specyfiką danego województwa. Opracowaniem regulaminu dla wojewódzkich komisji APRL zajęłaby się w/w komisja.

Na szczeblu centralnym proponujemy reaktywować APRL z rozszerzonym zakresem działalności obejmującym propagandę, szkolenie i sport lotniczy. Jak z tego wynika, zakres działalności APRL będzie szerszy niż był przed wojną. Aparatem wykonawczym byłby dotychczasowy aparat etatowy pionu lotniczego. Sprowadza się to do stwierdzenia, że APRL byłby najwyższą władzą lotnictwa sportowego, dysponującą funduszami, sprzętem i kierującą drogą uchwał rozwojem lotnictwa sportowego.

Struktura APRL przedstawiałaby się następująco: Najwyższą władzą byłby Walny Zjazd APRL, który wyłoniłby Zarząd APRL. Prezydium APRL na roboczo pomiędzy posiedzeniami zarządu kierowałoby pracą komisji i aparatu etatowego. Koordynatorem i kierownikiem pracy biura byłby Sekretarz Generalny APRL.

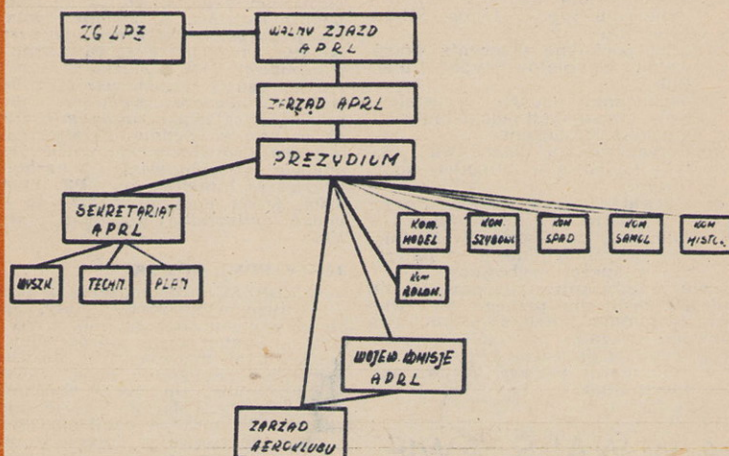
APRL prowadziłby pracę poprzez komisje, w składzie 15 ludzi każda, na zebraniach delegatów wszystkich aeroklubów. W ten sposób dotychczasowe rady przekształciłyby się w komisje APRL. Z dotychczasowego stanu rzeczy wynika, że już pracowałyby następujące komisje: modelarska, szybowcowa, spadochronowa, samolotowa, balonowa, historyczna. Według projektów aktywu zachodziłaby konieczność utworzenia następujących komisji: propagandowej (obejmującej sekcje: propagandy, sprawodawców lotniczych i wydawnictw lotniczych) oraz komisji lekarskiej i sportowej. Prezydium komisji tworzyłoby autorytatywne ciała ściśle współpracujące z aparatem wykonawczym.

Oczywiście wymaga tu wyjaśnienia stosunek LPZ i APRL. Sądząc z wymiany poglądów z szeregiem aktywistów, nie ma konieczności odrywania APRL od LPZ, jeżeli APRL będzie rzeczywiście ciałem społecznym praktycznie kierującym ruchem i rozwojem lotnictwa sportowego. Ze swej działalności APRL rozliczałby się przed ZG LPZ. Wydaje się jednak, że powołanie z masową działalnością wymaga większego niż dotychczas udziału przedstawicieli lotnictwa sportowego we władzach organizacji (stan zaledwie kilku przedstawicieli lotnictwa we władzach organizacji nie jest do utrzymania na dalszą metę). O ile trudności te dadzą się rozwiązać bez Zjazdu Organizacji, to bardzo dobrze, w przeciwnym razie konieczne byłoby zwołanie zjazdu, na którym nie według klucza ilościowego, a zupełnie innego, następowaliby wybory nowych władz LPZ.

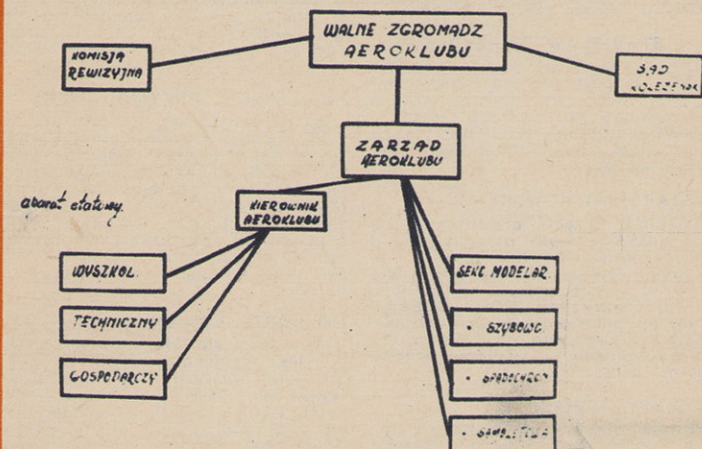
Z kolei chcielibyśmy przedstawić projektowany harmonogram przeprowadzenia reorganizacji w przypadku zaakceptowania przedstawionej koncepcji:

- 1) opracowanie regulaminów aeroklubów, komisji woj. APRL i komisji APRL — 30.XI.56 r.
- 2) zwołanie ogólnopolskiej narady z wyjątkiem aeroklubów we współpracy z województwami za 1956 r. — 20.XI.56 r.,
- 3) przeprowadzenie wyborów w aeroklubach — styczeń 1957 r.,
- 4) przeprowadzenie wyborów do władz APRL i komisji — luty 1957 r.

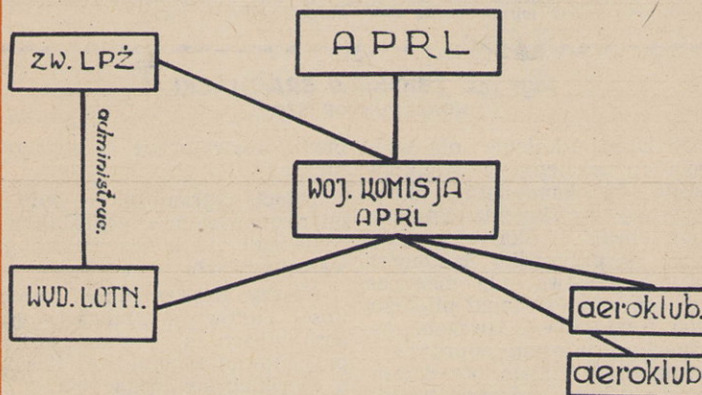
Fonieważ dzisiejsze zebranie jest rozszerzonym posiedzeniem Zarządu APRL, uchwała tego zebrania stanowić będzie podstawę do realizowania uchwalonych postanowień, po zaakceptowaniu ich przez Plenum ZG LPZ.



STRUKTURA ORGANIZACYJNA LOTNICTWA SPORTOWEGO W POLSCE



STRUKTURA ORGANIZACYJNA AEROKLUBÓW



SCHEMAT WOJ. KOMISJI APRL

Na szlakach światowych

towarzystw

lotniczych



Rok 1919: Samolot De Havilland DH-9, pierwszy „Latający Holender” kursujący na linii Amsterdam — Londyn.

Latający Holender

4 listopada br. wystartował z lotniska na Okęciu samolot „Super Constellation” udając się w długą podróż do Melbourne. Na pokładzie samolotu znajdowała się kilkudziesięcioosobowa ekipa polskich reprezentantów na XVI Igrzyska Olimpijskie. Trasa lotu wiodła przez Pragę, Rzym, Chartum, Karachi, Bangkok, Manilę do Port Darwin, który był ostatnim przystankiem przed Melbourne. Najkrótszym etapem podróży był odcinek Warszawa — Rzym, który przebyto w ciągu 4 godzin, najdłuższy zaś etap (8 i pół godziny) przebyli olimpijczycy z Karachi do Bangkoku. Korzystając z tej okazji zamieszczamy poniżej artykuł, poświęcony rozwojowi i działalności jednego z największych towarzystw lotniczych świata jakim jest KLM.

Na szerokiej płaszczyźnie osuszonych morzarów, które Holendrzy wyrwali morzu w ciągu wieków, jest kilka hektarów ziemi niedaleko Amsterdamu, na których rozpościera się wielkie międzynarodowe lotnisko Schiphol. Na lotnisku tym startują lub lądują co kilka minut samoloty KLM (Holenderskie Linie Lotnicze), względnie innych towarzystw lotniczych utrzymujących łączność z Amsterdamem.

Z tego to lotniska w dniu 17 maja 1920 roku wystartował pierwszy samolot otwierający pierwszą linię lotniczą na świecie: Amsterdam — Londyn. Co prawda KLM zostało utworzone już 7 października 1919 r. przez holenderskie instytucje bankowe i przedsiębiorstwa handlowe, ale był to jeszcze okres powolnego rozwoju lotnictwa cywilnego. Obecnie linia Amsterdam — Londyn jest nadal obsługiwana i należy do najstarszych linii tego towarzystwa. W dobie obecnej samoloty, które latały wówczas na tej linii, nadawałyby się raczej do muzeum. Były to samoloty typu De Havilland DH-9. Posiadały one dwa miejsca niczym nie przypominające wygodnych miękkich foteli dzisiejszych nowoczesnych samolotów. Był to właśnie popularny tzw. „Latający Holender”. Przez następne kilka lat towarzystwo to nie przejawiało specjalnej działalności poza utrzymywaniem wyżej wspomnianego połączenia, tak ważnego wówczas dla Holandii. Morze Północne, które kiedyś zagrażało Holandii i było przeszkodą w szybkiej komunikacji pomiędzy Anglią a kontynentem, stało się wówczas warunkiem życia tego kraju.

Od 1930 r. KLM rozszerza swoją sieć lotniczą, otwierając nowe połączenie: Amsterdam — Djakarta, które łączy europejską sieć KLM z siecią w Indonezji. Następnie linia ta została rozszerzona na Antyle Holenderskie.

Do wybuchu drugiej wojny światowej długość linii lotniczych KLM wynosiła 28 000 km. Samoloty tego towarzystwa utrzymywały łączność z 61 miastami 29 krajów. Już w roku 1939 przewozy dokonywane przez samoloty KLM wynosiły 8 milionów ton/km, na co składało się 142 000 pasażerów, ponad 2 000 ton frachtu i 905 ton poczty. Park maszynowy tego towarzystwa wynosił w tym okresie 51 samolotów. W rok po wojnie KLM zakupuje nowe samoloty i otwiera nowe linie lotnicze: do Curacao, Paramaribo, Batawii i Nowego Yorku.

Dla Holandii połączenie powietrzne z Indonezją było zawsze rzeczą wielkiej wagi. Historia tych linii datuje się od pierwszych dni lotnictwa handlowego. Już w 1924 r. kilku młodych Holendrów zdecydowało się na raid powietrzny liczący 14 000 km, poprzez łańcuchy górskie, dżungle i pustynie, na jednosilnikowym samolocie typu „Fokker”. Przebyli oni tę przestrzeń bez żadnych pomocy nawigacyjnych — jak dane meteorologiczne, łączność radiowa itp. Nazwiska dwóch pilotów Van Der Hoopa i Van Weerden Poelmana są tak popularne w Holandii nieomal jak nazwiska Tasmana i Barentsa — żeglarzy XVI w. Po pierwszym locie nastąpiły loty próbne, a później wytyczono już regularną linię Amsterdam — Batawia.

Po wojnie wzmagająca się konkurencja na szlakach lotniczych zmusza poszczególne towa-

rzystwa lotnicze do coraz sprawniejszej obsługi i zapewnienia wygodnych przelotów. KLM również odnawia swój park maszynowy, wprowadzając samoloty „Convair-340”, „Douglas” DC-6, DC6-B, DC7-C, „Constellation L-749A”, „Super Constellation” itp. Prędkość tych samolotów mieści się w granicach 483 km/h do 540 km/h. Ciężar użyteczny — od 4 100 kg do 7 800 kg. Całkowity ciężar w locie tych samolotów określa się w granicach od 19 285 kg do 63 106 kg. Niezależnie od wymienionych typów samolotów KLM posiada również samoloty mniejsze oraz specjalne samoloty towarowe.

Wprowadzenie nowych typów samolotów, przy dostatecznie dobrym ich wykorzystaniu,

przyczyniło się znacznie do podniesienia rentowności przedsiębiorstwa i zachęciło KLM do uruchomienia nowych linii do Płd. Afryki i Ameryki oraz Kanady, a w następnych latach do Tokio, Sydney, Meksyku i Gwinei Holenderskiej.

Stały i systematyczny rozwój holenderskich linii lotniczych stworzył z KLM olbrzymie towarzystwo lotnicze, zajmujące 8 miejsce w świecie pod względem przewozu towarów w ton/km, a trzecie jako największa firma przewozowa świata.

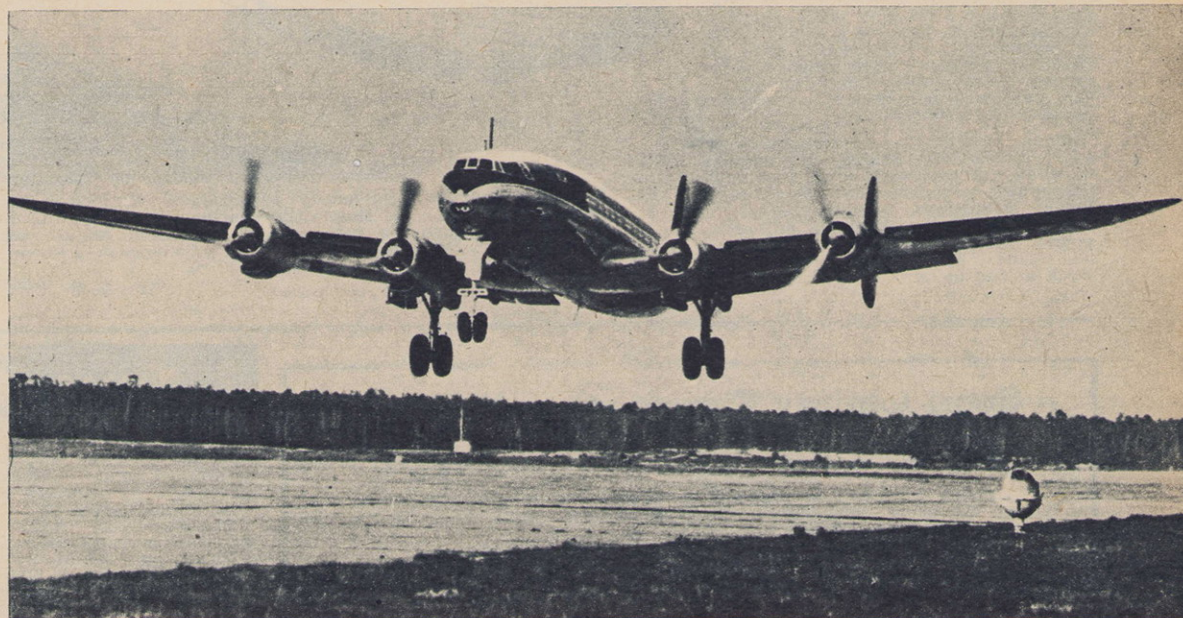
KLM równie mocno jak i inne towarzystwa lotnicze interesują szlaki lotnicze na wschód. Jako wyraz tych dążeń należy uważać już otwarte linie Amsterdam — Warszawa, Amsterdam — Kair przez Sofię oraz Amsterdam — Stambuł przez Budapeszt.

Sprężystość działania tego przedsiębiorstwa, wyprzedzanie innych w uruchamianiu linii i stale powiększanie przewozów — daje towarzystwu duże dochody.

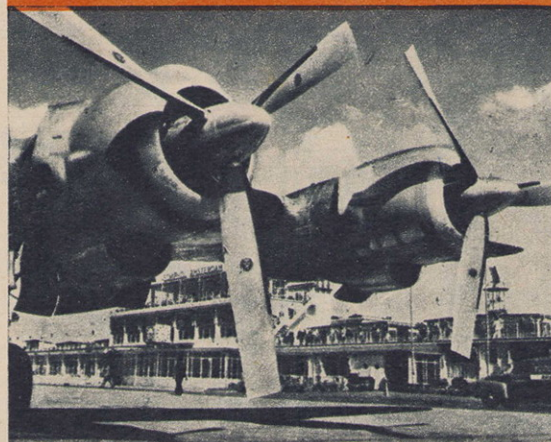
Rok 1955 zamykał działalność KLM-u liczba 236 000 km linii lotniczych, obsługą 104 miast w 68 krajach, przewozem 723 tysięcy pasażerów, ponad 20 000 ton frachtu i przeszło 2 000 ton poczty. Stan samolotów wynosił 81 egzemplarzy.

W komunikacji lotniczej poszczególne towarzystwa lotnicze dają pasażerom bezpłatne posiłki w czasie lotu. KLM i w tym przypadku niczym nie ustępuje innym. Posiada ona własną centralną kuchnię, wyposażoną w najnowocześniejsze urządzenia. Kuchnia ta przygotowuje w ciągu miesiąca 16 000 posiłków, które są zamrażane w chłodni i podgrzewane podczas lotu w samolocie. Posiłki te różnią się w zależności od tego, na jakiej linii są podawane i co większość pasażerów na tej linii spożywa. Matki również nie mają kłopotu ze swymi dziećmi podczas lotu. Otrzymują one w miarę potrzeby pieluszki, a nawet... nocniczki. Mężczyźni zaś — elektryczne maszynki do golenia. Pasażerowie czują się w samolocie jak w domu.

CZESŁAW SOLNICKI



Jednym z typów samolotów pasażerskich, używanych przez towarzystwo KLM na dalekich trasach, jest nowoczesny czterosilnikowy „Super-Constellation”. Na zdjęciu: „Super-Constellation” linii KLM startuje z lotniska w USA.



W porcie lotniczym Amsterdamu: Przed budynkiem portowym stoi gotowy do lotu „Super-Constellation”.



Uroczą stewardessę pieczołowicie opiekuje się w czasie podróży małymi pasażerami. Do ich dyspozycji są zabawki i książeczki.

Balon na usługach Międzynarodowego Roku Geofizycznego?

inż. ZBIGNIEW BURZYŃSKI

DUZO mamy ludzi, wyróżniających się oryginalnością i śmiałością po myślową. Jednym z nich jest Jan St. Górak z Chrzanowa. Z okazji Międzynarodowego Roku Geofizycznego zgłasza on następujący pomysł, wydaje się, że godny uwagi: wielki balon wolny, o odpowiednim kształcie i konstrukcji szkieletowej, mógłby unosić się w troposferze przez wieloletni długi okres czasu (latami), gdyby był zaopatrywany z powietrza śmigłowcami, między innymi również w gaz nośny. Celem byłoby tutaj dokonywanie badań meteorologicznych i fizyki atmosfery. Statek swój J. St. Górak nazwał „Satelitonem”.

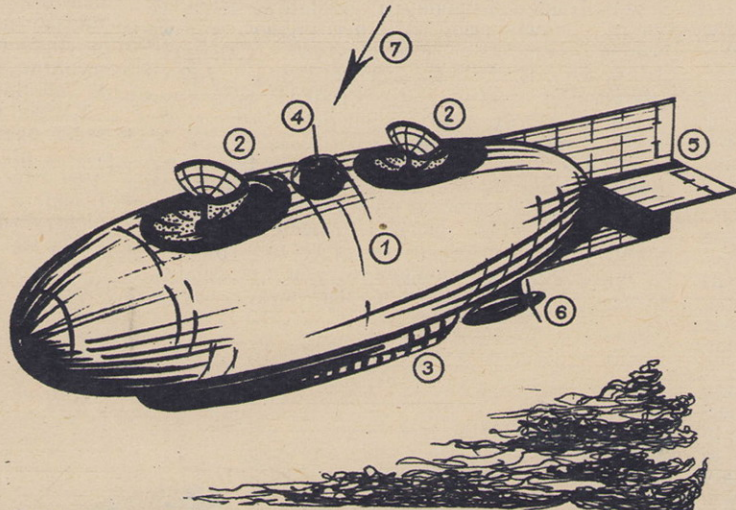
Pomysł jest śmiały. Byłoby zadaniem fachowców wykorzystać go i dać do zrealizowania. Zważywszy, jak cenne i potrzebne są dla gospodarki i życia codziennego badania ruchów atmosfery oraz badania warunków decydujących o stanach pogody, należy przyjąć, że koncepcja balonu wolnego unoszącego się w atmosferze w ciągu np. roku byłaby i realna i ze wszelkich miar interesująca, ze względu na możliwość ciągłości badań naukowych w tych warunkach, przy stosunkowo małych kosztach eksploatacyjnych i nieskomplikowanej konstrukcji, jeżeliby oprócz realizacji pomysłu J. St. Góraka na następujących założeniach wstępnych:

Mógłby to być mianowicie balon wolny o pojemności około 1 000 000 m³ helu, w kształcie elipsoidu, konstrukcji szkieletowej i o ciężarze użytecznym 40 do 50 000 kg na wysokości 12 000 m. Jeżeli do budowy szkieletu i powłok zastosowanoby najnowsze, lekkie i do statecznie wytrzymałe tworzywa — do wystartowania wystarczyłoby może na pełnienie balonu tylko 250 000 m³ helu, czyli ilością niewiele większą od pojemności wielkich sterowców z lat 1935/37. Zamiast balastu, jak w zwykłym balonie wolnym, utrzymywanie się w powietrzu zapewniała by energia elektryczna uzyskiwana za pośrednictwem zwierciadeł i wylenników półprzewodnikowych z ciepłego promieniowania słonecznego i gromadzoną w akumulatorach. Zapas tej energii miałby wystarczać na ogrzewanie gazu nośnego przy zachodzącym słońcu i w nocy oraz na wyrównywanie strat siły nośnej gazu wskutek dyfuzji, jak również na potrzeby pomocnicze.

Moim zdaniem — zasadniczym obszarem działania balonu, ze względu na brak zachmurzenia oraz wielką intensywność promieniowania słonecznego byłaby stratosfera. Tematem badań natomiast byłyby: meteorologia najszerzej pojęta, heliofizyka i promieniowanie kosmiczne. Zakres obserwacji naukowych można by powiększyć opuszczając

dowolnej długości linę z zawieszonymi na różnych wysokościach przyrządami rejestrującymi. Obszerne pomieszczenia załogi i obserwatorów naukowych byłyby klimatyzowane.

Gdyby bilans czerpania przez zwierciadła energii słonecznej, zamiany jej przez półprzewodniki na energię elektryczną, gromadzenia tej ostatniej w akumulatorach i wyzwalania jej w miarę potrzeb nawigacyjnych był wystarczający do utrzymania takiego balonu w powietrzu w ciągu doby w obszarach między kołem podbiegunowym północnym a południowym również i w sezonach zimowych, przy dłuższej nocy od dnia — wtedy mógłby się on unosić w powietrzu również przez okres czasu uzależniony jedynie od stopnia przenikania helu i powietrza przez powłokę, zużycia żywności i wody przez załogę, zużycia elektrolitów akumulatorowych i smarów do silników pomocniczych (elektrycznych). W pewnych fazach lotu, mianowicie przy braku zachmurzenia, balon mógłby zejść do troposfery w celu zaopatrzenia go przez śmigłowce w żywność i wodę jak to przewiduje J. St. Górak. Natomiast zaopatrywanie z powietrza w gaz nośny wydaje się nierealne (chyba może ze specjalnego sterowca) i dlatego sądzę, że mogłaby być



SATELITON: 1. Korpus szkieletowy zawierający komory z gazem nośnym. 2. Nastawialne zwierciadła skupiające energię słoneczną. 3. Kilkopokładowa klimatyzowana gondola dla załogi i naukowców. 4. Kopuła obserwacyjna. 5. Stateczniki i stery. 6. Silniki pomocnicze. 7. Kierunek padania promieni słonecznych. Długość satelitonu — około 350 m.

Rys. J. M. WOJCIECHOWSKI

mowa jedynie o rocznym okresie nawigacji.

Gdyby zaś bilans energetyczny okazał się bardzo korzystny, balon mógłby zagłębić się w obszary nadbiegunowe i przebyć noc polarną z nośnym wiatrem, badając prądy powietrzne na wysokościach powiedźmy od 1 000 m do 12 000 m.

Balon taki musiałby więc lądować np. po roku, w celu zmiany załogi i regeneracji helu (być może, że częściowa regeneracja helu byłaby możliwa również w okresie nawigacji); musiałby zatem posiadać stery i silniki zapewniające prędkość własną około 60 km/h dla doprowadzenia statku w okolice portu macierzystego i dokonanie lądowania, analogicznie do morskich statków żaglowych. Port zaś musiałby być prawdopodobnie lądowo-wodny i umiejscowiony w obszarach o najłagodniejszym klimacie.

Warunki fizjologiczne i techniczne tak długotrwałego lotu stanowiłyby również pod wieloma względami studium dla przyszłych lotów międzyplanetarnych.

Niewątpliwie budowa statku tych rozmiarów nastroczałaby nie mało trudności i w naszych warunkach musiałaby być oparta o współpracę międzynarodową. Za projektem przemawiałyby z jednej strony korzyści wynikające ze stałości bezpośrednich badań atmosfery, z drugiej zaś — małe wymagania wytrzymałościowe, lekkość konstrukcji statku pojętego jako balon wolny. Byłoby rzeczą niezwykle interesującą usłyszeć zdanie naszych uczonych (w szczególności Komisji Wypraw Roku Geofizycznego PAN) na temat celowości takiego przedsięwzięcia.

Śmigłowiec na nartach



Większość śmigłowców na świecie lata z podwoziami kołowymi. Innymi popularnymi odmianami podwozia śmigłowcowego są płozy rurowe lub pontony. Te ostatnie umożliwiają lądowanie śmigłowców zarówno na lądzie jak i na wodzie.

Dla umożliwienia śmigłowcom wykonywania startów i lądowań na śniegu, syppkim piasku i na trzęsawiskach amerykańska firma Kaman opracowała tzw. „łapy niedźwiedzia” czyli specjalne krótkie narty mocowane do kół normalnego podwozia. „Łapy” te zdają już podobno egzamin praktycznego zastosowania z wynikiem pozytywnym.

(RW).

„Latający kwadrat”

Poszukiwanie najkorzystniejszego układu konstrukcyjnego śmigłowców trwa nieprzerwanie. Wiele konstruktorów jest zdania, że najpopularniejsze obecnie układy — jednowirnikowy ze śmigłem ogonowym i dwuwirnikowy tandem — dalekie są od doskonałości, zwłaszcza w zastosowaniu do maszyn bardzo ciężkich. Niezrażeni trudnościami konstruktorzy badają układy odbiegające od wymienionych dwóch (już w pewnym sensie klasycznych), m. in. układy wielowirnikowe.

W ostatnim czasie prasa zachodnia przyniosła wiadomości o pierwszych lotach eksperymentalnego śmigłowca zbudowanego w układzie 4-wirnikowym, z wirnikami rozstawionymi w kwadrat. Twórcą jego jest Amerykanin David H. Kaplan.

Reprodukowane obok fotografie pozwalają zorientować się jak wygląda nowy śmigłowiec. Trudno powiedzieć, by ta dość dziwnie wyglądająca maszyna budziła zaufanie. Układ jej jednak ma podobno wiele zalet. Oto ich wykaz:

- 1) Przy zastosowaniu do śmigłowców bardzo ciężkich, system czterech wirników wytworzy potrzebny ciąg przy mniejszym ciężarze układu nośnego niż duży wirnik pojedynczy. Małe wirniki będą prostsze i tańsze w produkcji.
- 2) Ze względu na sterowanie zmianą wielkości ciągów poszczególnych wirników zbyteczne jest stosowanie tarczy sterującej. Głowica każdego wirnika staje się bardzo prosta.
- 3) Wylęgniki wirników mogą zawierać jednostkę napędową i zbiorniki, co przyczyni się do doskonałego wykorzystania środkowego kadłuba.
- 4) Prędkość obrotowa każdego wirnika będzie stosunkowo wysoka. Przyczyni się to do zmniejszenia amplitudy drgań łopaty jak i do małego ciężaru przekładni redukujących prędkość obrotową silnika.
- 5) Układ 4-wirnikowy pozwoli zastosować do napędu śmigłowca 4 silniki, co znacznie podniesie bezpieczeństwo lotu.

Do powyższych zalet dodać jeszcze należy większą „tolerancję” śmigłowca na wędrowkę środka ciężkości.

A wady układu nowego śmigłowca? O wadach prasa zachodnia milczy. Wydaje się jednak, że wady te istnieją. Na świecie zbudowano już tyle śmigłowców wielowirnikowych, że mniej więcej wiadomo czego się od nich można spodziewać. Z całą pewnością przy „latającym kwadracie” wystąpić mogą kłopoty z synchronizacją wirników i z drganiami rezonansowymi wylęgników.

Śmigłowiec doświadczalny napędzany jest dwoma silnikami Continental o mocy 90 KM każdy. Średnica każdego wirnika wynosi 5,9 m. Ciężka łopata — 21,5 m. Na łopatach zastosowany jest profil symetryczny NACA 0015. Obciążenie tarcz wirnika wynosi 10,2 kg/m².

(RW).



Sport lotniczy Szwajcarii w liczbach

NA plenarnym zebraniu Aeroklubu Szwajcarii podane zostały do wiadomości następujące dane statystyczne dotyczące rozwoju sportu lotniczego w tym kraju.

Szwajcarskie lotnictwo sportowe liczy obecnie 30 sekcji terenowych, obejmujących 34 grupy samolotowe, 40 grup szybowcowych, 66 grup modelarskich oraz 3 grupy balonowe.

Ilość członków aeroklubu w poszczególnych latach wynosiła:

Członków czynnych	1952	1953	1954	1955
„Duże” lotnictwo	4 449	4 321	4 430	4 685
Modelarzy wyczynowych	—	73	94	87
Modelarzy juniorów	162	114	158	192
Razem	4 611	4 508	4 682	4 964
Modelarzy seniorów i juniorów (poza sportem)	951	883	858	1 043
Razem członków	5 562	5 391	5 540	6 007

Sport samolotowy	1952	1953	1954	1955
Ilość lotów	90 825	141 316	167 032	184 732
Ilość wylatanych godzin	21 688	22 811	27 213	34 545
Ilość samolotów z silnikami o mocy poniżej 200 KM	388	374	404	445

Szybownictwo	1952	1953	1954	1955
Ilość lotów	13 950	16 932	15 896	23 950
Ilość wylatanych godzin	4 085	4 383	5 760	6 573
Przeciętny czas lotu	17'34"	15'31"	21'44"	16'06"
Ilość przeleciań km	11 000	14 000	12 000	15 000
Ilość srebrnych odznak	22	17	28	32
Ilość szybowców	171	171	166	169
Ilość szkolonych pilotów szybowcowych i samolotowych	512	602	794	1 095
Ilość wydanych licencji sportowych (samolotowych)	203	309	381	443
szybowcowych	56	64	55	70
Ilość pilotów z licencją zawodową (samolotową)	1 325	1 529	1 837	1 973
szybowcową	382	415	419	449

Obrazy plenarne Aeroklubu Szwajcarii wykazały, że modelarstwo w tym kraju jest bardzo popularne i propagowane w szkołach, gdzie jest przyjmowane chętnie i szeroko. Ubolewa się natomiast nad słabym rozwojem szybownictwa. Ilość posiadanych sprzętu zmniejszyła się obecnie w porównaniu z rokiem 1952. Lata się tam jeszcze na szybowcach niemieckich takich jak „Gö-4”, „Olimpia” itp., czyli na sprzęcie, który nierzadko liczy już ponad 15 lat. (E. A.).

Nimonic „100”

Zakłady Henry Wiggin Co. w Birmingham (Anglia) wyprodukowały nowy rodzaj stopu niklowego — Nimonic „100”, opracowany przez laboratorium Mond Nickel Co.

Nimonic „100” może być używany do pracy w temperaturach o 30°C wyższych w porównaniu z innymi stopami tej grupy. Nimonic „100” dostarczany jest odbiorcom w postaci prętów. W niżej podanej tabelce widzimy jak w wyniku kilku lat doświadczeń uzyskano znaczny wzrost temperatury granicznej stopów Nimonic.

Stop	Temperatura przy której obciążenie 8 kg/mm ² w czasie 100 h powoduje zerwanie próbki
Nimonic 80A	870°C
Nimonic 90	900°C
Nimonic 95	925°C
Nimonic 100	950°C

Telewizja w służbie lotnictwa

Najmniejsza kamera telewizyjna świata zastosowana została ostatnio do prób w locie samolotów Lockheed. Kamera ta ma długość zaledwie 127 cm, a przekrój jej jest kwadratem o boku 5 cm. Służy ona do studiowania opływów powietrza widocznych przyklejającymi do powierzchni samolotu niemi welniami, obserwowania pracy różnych mechanizmów i sterów itd. Obraz zdjęty obiektywem tej kamery (ważący zaledwie 0,7 kg) przekazywany jest na duży (70x70 cm) ekran odbiornika znajdującego się we wnętrzu badanego samolotu. Zasilanie zarówno kamery nadawczej jak i odbiornika odbywa się z normalnej sieci elektrycznej samolotu.

(RW).

ŚMIGŁOWIEC

Mi-3
Z SRR

ŚMIGŁOWIEC Mi-3 jest dalszym udoskonaleniem dobrze znanego w świecie śmigłowca Mi-1 konstrukcji dr. Michaila L. Mila. Celem prac, które doprowadziły do zbudowania Mi-3, było dążenie do podwyższenia osiągów, które w Mi-1 częściowo były ograniczane występowaniem odrywania strug i drganiami (np. prędkość maksymalna lub wysokość lotu), do uczynienia śmigłowca maszyną rzeczywiście uniwersalną, do powiększenia wygody pasażerów i pilota, a wreszcie do podwyższenia ciężaru użytkowego. Próby przeprowadzone na pierwszych egzemplarzach Mi-3 wykazały, że wszystkie wyliczone zadania zostały spełnione.

Zewnętrznie Mi-3 różni się od Mi-1 przede wszystkim większą ilością łopat wirnika nośnego. W Mi-3 jest ich cztery. Konstrukcyjnie łopaty Mi-3 są takie same jak i w Mi-1, tj. konstrukcji mieszanej z dźwigarem metalowym z rury, do której przymocowane są drewniane żebra i sklejkowo-płócienne pokrycie. Łopaty te zawieszono na przegubowo w głowicy.

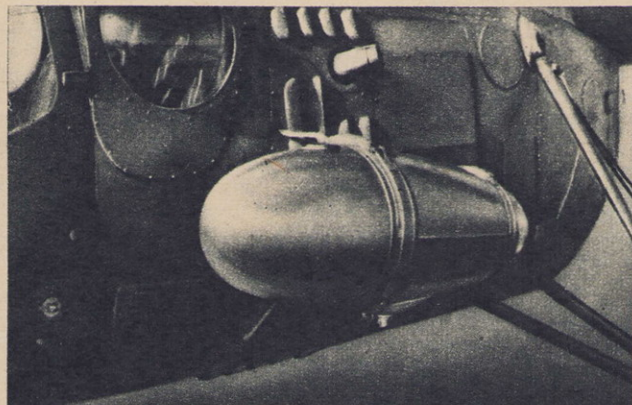
Innymi cechami zewnętrznymi nowego śmigłowca od różniących go od „starszego brata”, już mniej widocznymi niż inna ilość łopat w wirniku, są: zmieniony nieznacznie kształt przodu kadłuba, większe „blistery”, tj. wypukłe okna umożliwiający pasażerom obserwację w dół i do tyłu, inny układ zewnętrznych anten radiowych, łączący się z zastosowaniem w Mi-3 radiostacji pracującej na falach ultrakrótkich oraz inny niż w Mi-1 podział blach osłony komory silnikowej.

Kadłub Mi-3 po obu stronach posiada po 3 okucia, do których mogą być doczepiane, zależnie od potrzeby, rury, gondole do przewożenia pocztą, zasobniki środków gondole do transportu cho-

chemicznych dla zwalczania szkodników lub zbiorniki do datkowe dla podwyższenia zasięgu. W przypadku stosowania gondol do przewożenia chorych konstrukcja zapewnia połączenie ich wnętrza z wnętrzem śmigłowca przez specjalny krótki tunel. Oczywiście zakładając takie gondole, zdejmują się z obu stron kadłuba „blistery” wraz z częścią bocznej ściany kabiny. W ten sposób lekarz lub pielęgniarz znajdujący się w kabine posiada w czasie lotu ciągłą, bezpośrednią łączność z chorym, może mu robić zastrzyki i inne zabiegi. W ramach prób w locie śmigłowca Mi-3 wykonywano na nim starty z obciążeniem asymetrycznym, tylko jedną załadowaną gondolą. Mimo wyraźnego choć niezbyt wielkiego zwiśu kadłuba śmigłowca zachowuje i w tym przypadku pełną sterowność.

Wnętrze kabiny Mi-3 różni się od Mi-1 większą szerokością (dzięki czemu na kanapie za pilotem znajduje wygodne pomieszczenie 3 pasażerów) i inną tablicę przyrządów pokładowych. Sterowania są identyczne jak w Mi-1. Jedynie ręczne koła urządzeń wyważających zastąpione są przez przełącznik elektryczny, wychyłany w czterech wzajemnie prostopadłych kierunkach (do przodu, do tyłu i na boki). Busola, która w Mi-1 umieszczona była przed przednią szybą, w Mi-3 znalazła się na normalnej tablicy. Wycieraczka przedniej szyby (usuwiająca deszcz, śnieg i oblodzenie) ominięta w Mi-3 częścią centralną szyby czołowej. W części tylnej kadłuba znajduje się bagażnik.

Z punktu widzenia konstrukcyjnego istnieje ogromne podobieństwo Mi-3 i Mi-1. Kratownica kadłuba, belka ogonowa, podwozie i zespół napędowy oraz śmigło ogonowe — są identyczne w obu maszynach. Obudowa kabiny pasażerskiej jest jednak w Mi-3 znacznie sztywniejsza niż w Mi-1 (skorupowa). W silniku nieco odmiennie zaprojektowane jest wyprowadzenie z kadłuba wylotów



Dodatkowy zbiornik paliwa (150 l) podwieszony do śmigłowca

DANE TECHNICZNE

Wymiary:

Srednica wirnika nośnego	—	14,30 m
Srednica śmigła ogonowego	—	2,50 m
Długość bez wirnika	—	12,11 m
Rozstaw kół głównych	—	3,30 m
Odległość koła dziobowego od kół głównych	—	3,17 m

Ciężary:

Ciężar śmigłowca pustego	—	ok. 1 800 kG
Ciężar w locie	—	ok. 2 350 kG
Ciężar użytkowy	—	ok. 550 kG

Osiągi:

Prędkość maksymalna	—	200 km/h
Prędkość przelotowa	—	150 km/h
Prędkość ekonomiczna	—	100 km/h
Pułap statyczny	—	2 000 m
Pułap dynamiczny	—	4 500 m

KONSTRUKCJE ZAGRANICZNE



Śmigłowiec Mi-3 w wersji sanitarnej. (Copyright by „Skrzydłata Polska”).

spalin, a to dlatego, by spaliny nie wylatywały na ewentualnie założone gondole.

Wyposażenie śmigłowca Mi-3 w przyrządy pokładowe jest w zasadzie takie same jak Mi-1. Komplet przyrzą-

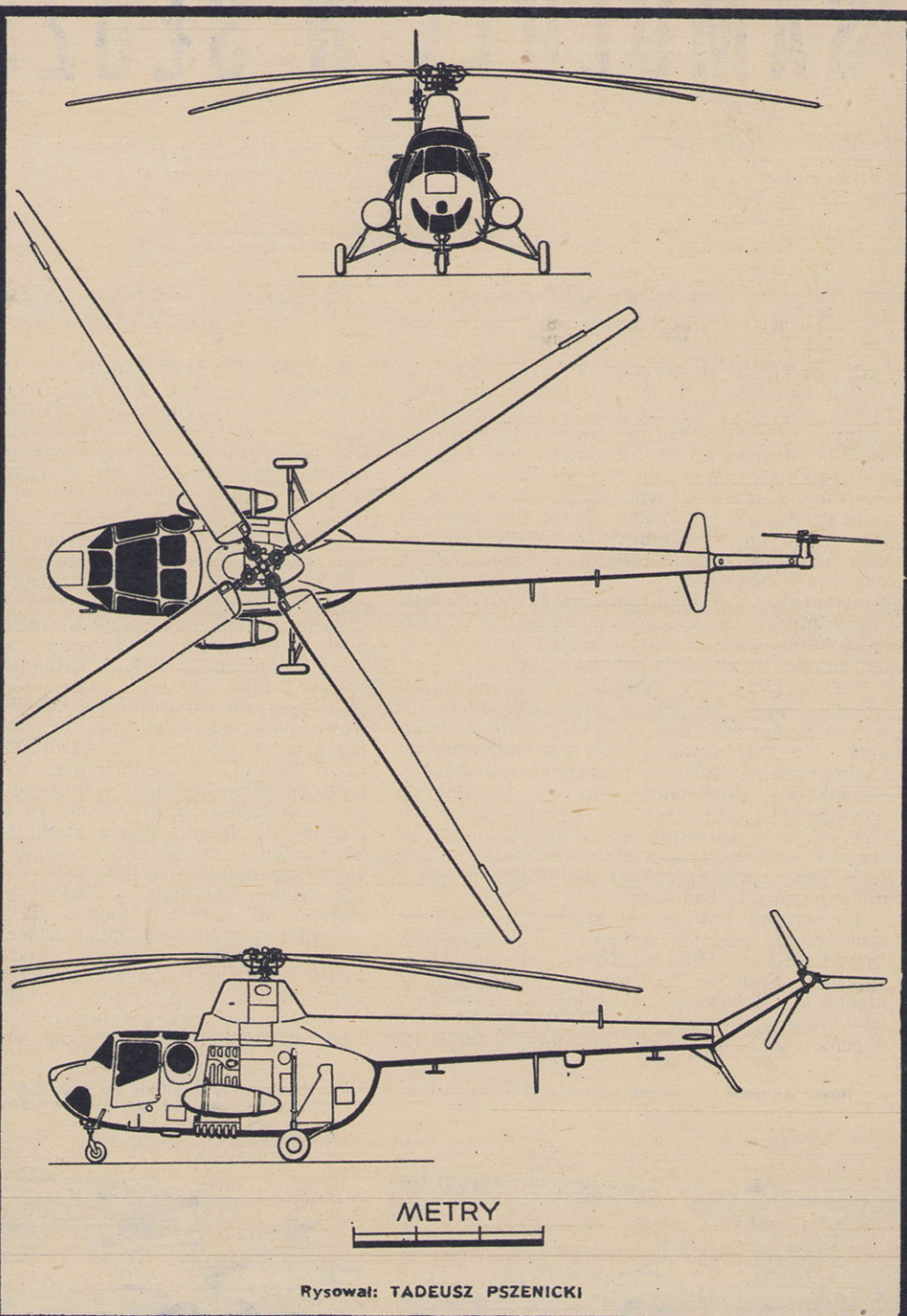
dów pilotażowo-nawigacyjnych wzbogacony został radiobusolą. Radiostacja UKF zapewnia załodze czysty odbiór i nadawanie.

Zarówno łopaty wirnika nośnego jak i łopaty śmigła o-

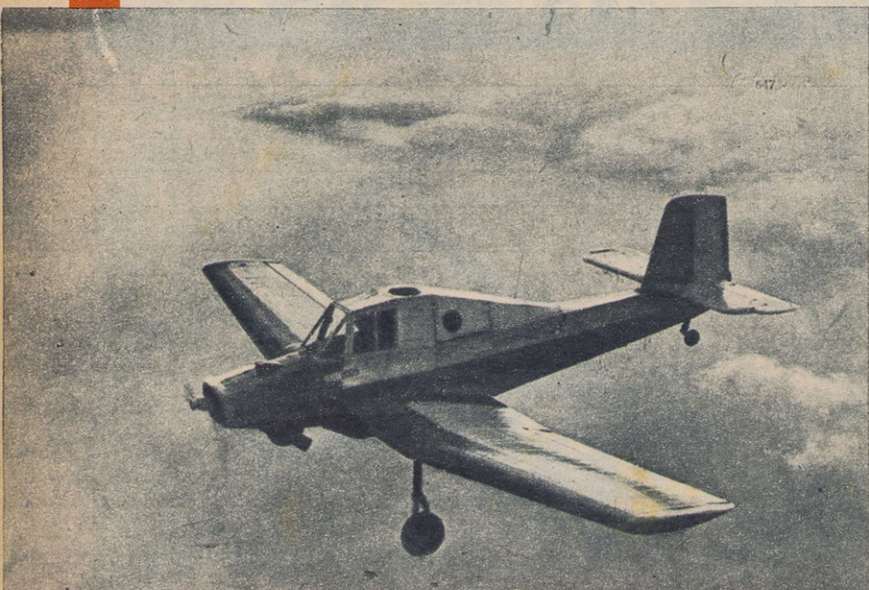
gonowego wyposażone są w instalację przeciwołodzeniową, umożliwiającą zastosowanie Mi-3 również i przy niskich temperaturach w warunkach oblodzenia.

Inż. R. W.

Copyright by „Skrzydłata Polska”



Rysował: TADEUSZ PSZENICKI



Nowy angielski samolot rolniczy Auster 8-8



Czechosłowacki samolot rolniczy Avia L-60 „Agricola”.

FOTO: „FLIGHT” K. MASOJIDEK

SAMOLOTY W SŁUŻBIE ROLNICTWA

JAN POWOLNY

OBOK wielu naziemnych maszyn również samolot stał się obecnie jednym ze środków dalszej mechanizacji prac w rolnictwie. Pozornie kosztowne zastosowanie samolotu w rolnictwie daje tak znaczny wzrost produktów rolnych oraz pozwala na rozwiązywanie bardzo trudnych spraw braku siły roboczej w okresie największego nasilenia robót, że w sumie koszt jego zastosowania bezwzględnie się opłaca. Samoloty znalazły zastosowanie zarówno w walce ze szkodnikami roślin uprawnych i lasów jak i przy rozsiewaniu nasion lub rozpylaniu nawozów sztucznych, przy niszczeniu chwastów i wreszcie przy wykonywaniu specjalnych zadań transportowych dla potrzeb leśnictwa i rybactwa.

SPECYFICZNE wymagania, jakie stawiane są samolotom do prac w rolnictwie, wyłaniają potrzebę konstruowania w tym celu specjalnych typów płatowców, gdyż — jak się okazało — samoloty zwykłe, przystosowane, nie potrafią sprostać wszystkim tym warunkom. Samolot rolniczy musi bowiem odznaczać się bardzo małą prędkością minimalną, dobrą sterownością, łatwym startem i lądowaniem w terenie przygodnym, możliwie dużym udźwignięciem, ekonomicznością i prostotą obsługi. Celem zabezpieczenia samolotu przed szkodliwym wpływem środków chemicznych, trzeba stosować niezwykle staranną ochronę wszelkich powierzchni metalowych, tak zewnętrznych jak i wewnętrznych.

Samolot stworzył, jak zresztą każda nowa technika, nowe metody w rolnictwie, niemożliwe do przeprowadzenia przy poprzednich środkach, ale zastosowanie jego jest odpowiednie i ekonomiczne tylko w pewnych określonych warunkach. Warunkami tymi są: 1) istnienie powierzchni uprawnych w dużych połaciach (jest tak w gospodarstwach zespołowych krajów socjalistycznych i na wielkich fermach w krajach kapitalistycznych), 2) odpowiednio rozwinięty przemysł chemiczny.

Pierwszymi krajami, w których zastosowano samoloty do pracy w rolnictwie na dużą skalę, były: ZSRR (od 1923 r.), Nowa Zelandia, USA, Anglia i Francja. W Związku Radzieckim do niedawna stosowano w rolnictwie samoloty adoptowane, jak „Ił-12”, „Li-2” i „Po-2A”, obecnie zaś stosuje się samoloty: „Jak-12R”

„Jak-12M” i „An-2” konstrukcji O. Antonowa. „Aeroflot” postawił do dyspozycji kolchozów i sowchozów dotychczas ponad 1 000 samolotów, a liczba ta stale rośnie. Szczególnie szerokie zastosowanie znalazły samoloty w rejonach centralnoazjatyckich. I tak np. w Uzbekistanie pracuje dla rolnictwa ponad 450 samolotów typu „Jak-12” i „An-2”.

W Nowej Zelandii zastosowano przede wszystkim samoloty do użyźniania gleby środkami chemicznymi w tych miejscach, gdzie podlega ona ciągłemu procesowi wyjaławiania. W pierwszej doświadczalnej fazie rozpylania nawozów sztucznych z powietrza przystosowano samoloty bombowe Grumman „Avenger” i Handley Page „Hastings”. Jako zbiorniki superfosfatu wykorzystano specjalnie dostosowane duże zbiorniki paliwowe, podwieszane po napełnieniu w uchwytach bombowych samolotu. W wyniku prób wyciągnięto wnioski, że samoloty małe o ciężarze użytecznym 300—500 kg nadają się najlepiej do pracy w rejonie o promieniu 10 km, samoloty średnie o ciężarze użytecznym 1 000 kg — w promieniu 30—50 km, a samoloty duże o ciężarze użytecznym 10 000 kg — w promieniu 65—80 km. Obecnie w Nowej Zelandii zastosowano już samoloty specjalnie skonstruowane do potrzeb rolnictwa, importowane z zagranicy (przede wszystkim — Anglii). Przewiduje się, że dzięki zastosowaniu samolotów wzrośnie produkcja pól rolnych i wełny o około 50%.

W Polsce do prac rolniczych używano dotychczas specjalnie przystosowane samoloty typu

„CSS-13” (Po-2) i „Piper-Cub”, a do ochrony lasów także samoloty duże typu „Li-2”. W Czechosłowacji do powyższych prac przystosowano samoloty typu Fieseler „Storch” i „Siebel”.

Stosowany w Polsce samolot „Piper-Cub” wcześniej nieco przeszedł dostosowanie do prac w rolnictwie USA i Francji. Francuz Jean Poulin w roku 1948 całkowicie przebudował Piper’a i przystosował go do rozpylania nawozów sztucznych. Samolot ten, nazwany PJ-5, podczas lotów próbnych uległ niestety rozbiciu. Jednakże konstrukcja ta pozwoliła określić trudności jakie następcą przekształcenie samolotu turystycznego na rolniczy.

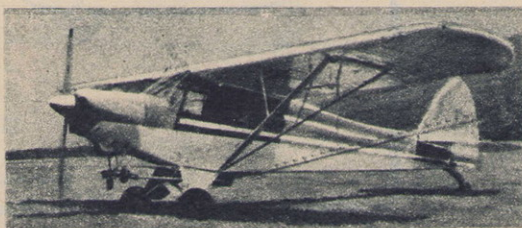
W USA, w stanie Columbia, powstał w 1951 roku znacznie lepszy projekt rolniczego przystosowania Piper’a niż PJ-5. Był nim tzw. „Ohio Project”. Posiadał on charakterystyczne umieszczenie kabiny pilota ponad skrzydłami. Zbiornik chemikaliów umieszczony był w kablu pod kabiną pilota — co miało tę zaletę, że w miarę zmniejszania się ilości chemikaliów, środek ciężkości samolotu zmieniał swe położenie tylko nieznacznie. Pod kadłubem znajdowało się urządzenie rozpylające, sterowane z kabiny pilota.

Pierwszym samolotem radzieckim, projektowanym z przeznaczeniem do pracy w gospodarce rolnej, jest wspomniany już samolot „An-2”, którego prototyp został oblatany w 1950 roku. „An-2” jest całkowicie metalowym dwupłatem o układzie klasycznym, z silnikiem ASz-21 o mocy 760 KM względnie ASz-62 IR o mocy 1 000 KM. „An-2” znalazł zastosowanie przy spełnianiu między innymi takich zadań jak: 1) opylanie pól buraczanych, 2) prace na plantacjach bawełny, 3) siew ryżu, 4) prace w sadownictwie. W zależności od postawionego zadania

Nowy angielski samolot rolniczy Percival E.P.9



Piper PA-18-A z silnikiem 150 KM produkowany obecnie seryjnie w USA.



Samolot rolniczy. Lamson L-101 „Air Tractor”.



„An-2” jest w stanie obsłużyć 90 do 1000 hektarów dziennie. Okazało się przy okazji, że są w dalszym ciągu dziedzinie konstrukcji lotniczych, w których stosowanie starego układu dwupłata jest często najkorzystniejsze.

Po próbach z adoptowanym PJ-5 Jean Poulin przy stał również do pracy nad projektem specjalnego samolotu rolniczego. Wyszłi on z założenia, że w samolocie takim główne masy (pilot, silnik, urządzenie rozpylające) winny być skupione możliwie blisko siebie, a na końcach skrzydeł zastosować na leży płytki brzegowe, co pozwoli m. in. na ciasne krążenie. W oparciu o te założenia powstał JP-30, którego prototyp oblatany został w 1951 roku. Jest to górnopłat z zastrzałami, z charakterystycznymi płytkami brzegowymi na skrzydłach wyposażonych w klapy wyporowe. Klapy wychylane zostają na ziemi, w zależności od tego czy samolot ma wykonać pracę opylania, czy tylko zwykły przelot. Zbiornik na chemikalia mieści się za kabiną pilota w całym przekroju kadłuba.

Dalszą udoskonaloną wersją JP-30 jest samolot JP-31. Różni się on od poprzednika tym, że umożliwia złożenie skrzydeł i usterzenia, co pozwala na wygodny transport. Moc silnika wzrosła z 90 KM na 160 KM, a ciężar użytkowy z 250 kg (JP-30) na 350 kg (JP-31). W odróżnieniu od JP-30 i pierwszego prototypu JP-31, które miały amerykańskie silniki „Continental”, drugi prototyp JP-31 wyposażony został w silnik francuski „Regnier 4-LO”. Zakłady produkujące JP-31 przewidują jego eksport do Brazylii i Afryki Północnej.

Poza wyżej wymienionymi skonstruowany został także we Francji samolot MB-130 „Atilla”, którego twórcą jest Brochet. „Atilla” jest półtorapłatem, którego dolne skrzydła są jednocześnie zbiornikami chemikali. Zastosowano tu silnik „Regnier” o mocy 160 KM, ze śmigłem ciśnącym, pracującym między sekcjami ogonowymi. Podwozie — trójkołowe z kołem przednim. Na tle innych samolotów rolniczych „Atilla” wyróżnia się taniością produkcji.

Ostatnim francuskim samolotem rolniczym jest NC-856 „Norclub”. Bliższe dane dotyczące tej konstrukcji nie zostały jeszcze opublikowane.

Ciekawa koncepcja samolotu rolniczego zrodziła się w Czechosłowacji w roku 1952, w zespole konstruktorów fabryki Aero-Vysocany. Projekt noszący nazwę L-60 „Brigadyr” („Agricola”) zrealizowany został w Doświadczalnym Instytucie Lotniczym (LVU) w Pradze-Letnách. Prototyp został oblatany w kwietniu 1955 roku. Sylwetka „Brigadyra” posiada pewne cechy wspólne z klasycznymi przedstawicielami samolotów o małej prędkości lotu, jakim jest „Bocian” (Fieseler „Storch”) — górnopłat z zastrzałami, z wysokim stałym podwoziem, wyposażony w urządzenia zwiększające nośność.

W przeciwieństwie jednak do „Bociana”, „Brigadyr” jest konstrukcją całkowicie metalowej, jedynie pokrycie lotek, klapy, sterów i w większej części także skrzydeł wykonane jest z płótna. Dobre właściwości w locie z małą prędkością, zapewniają skrzydła wzdłuż całej rozpiętości skrzydeł oraz klapy z napędem elektrycznym. W „Brigadyrze” zastosowano silnik Praha — „Doris-B” o mocy 210 KM. Zbiorniki paliwa o pojemności 2 x 100 l umieszczone zostały w skrzydłach. Przednia część kabiny mieści dwa fotele ze zdwojonymi sterownikami.

Za fotelami w całym przekroju kabiny mieści się duży zbiornik na chemikalia o pojemności 350 l, co odpowiada około 315 kg proszku. Otwór wysypowy dla napełniania zbiornika wystaje nieco ponad skrzydła. W dolnej części zbiornik jest zwężony i przechodzi w kanał wylotowy z uściśleniem pod kadłubem. Proszek wysypuje się do dyszy, w której strumień powietrza porusza go i rozpyla. Konstrukcja dyszy umożliwia dowolną regulację średnicy, co pozwala w efekcie regulować smugę pyłu w zależności od wymagań co do intensywności opylania, rodzaju proszku, wysokości i prędkości lotu. Wewnątrz zbiornika umieszczone jest proste urządzenie mieszające, w postaci pionowej osi zopatrzonej w łopatkę sprężynową i napędzaną przez małe śmigiełko umieszczone ponad kadłubem. W dolnej części zbiornika znajduje się mechanizm dawkujący, nastawny na ziemi. Do otwierania i zamykania wylotu służy silnik elektryczny.

W przypadku zastosowania samolotu do opryskiwania płynnymi środkami chemicznymi — zamiast dyszy rozpylającej zawieszona jest pod skrzydłami (na długości 3/4 rozpiętości skrzydeł) dwie poprzeczne rury. Na całej długości rur rozmieszczone są dyszki rozpylające. Pompa tłocząca płyn do rur napędzana jest oddzielnym śmigiełkiem umieszczonym na zewnątrz kadłuba.

Podobne do opisanych wyżej urządzenia rozpylające stosowane są w większości obecnie spotykanych typów samolotów rolniczych. Również i w Stanach Zjednoczonych konstruktorzy lotniczy przystąpili w ostatnich latach do opracowania specjalnego samolotu rolniczego. W zakładach Lamson Aircraft skonstruowany został L-101 „Air Tractor”, który wykonał pierwszy lot pod koniec 1954 roku. Jest to dwupłat o klasycznym układzie, konstrukcji mieszanej. Skrzydła posiadają lekki wznios, przy czym górny płat ma wyraźny układ „M”. Charakterystyczne są, podobnie jak w JP-30, płytki brzegowe umieszczone na końcach skrzydeł. Prototyp wyposażony został w silnik „Wasp Junior” o mocy 450 KM. Pierwsza seria 12 sztuk była identyczna z prototypem. Druga wersja otrzymała słabszy silnik „Continental” o mocy 220 KM. Jednocześnie w odróżnieniu od pierwszej serii, w serii drugiej zewnętrzne zastrzały wiązania międzypłatowego umieszczone zostały nie na końcach skrzydeł, lecz przesunięto je w kierunku kadłuba (o 1/10 rozpiętości). Producenti spodziewają się zamówień ze strony rolnictwa Nowej Zelandii, Hiszpanii i Wenezueli.

Konstrukcja samolotów rolniczych zainteresowały się również zakłady Transland, które w oparciu o projekty uniwersytetu w Texas wyprodukowały samolot AG-1. Po próbach w locie dokonanych z AG-1 skonstruowany został AG-2, a następnie AG-3. Samoloty te są nadal w stadium lotów doświadczalnych.

Nowoczesnym samolotem rolniczym jest także samolot 20 AG „Topper”, skonstruowany w zakładach Taylorcraft. W samolocie tym zastosowano do pokrycia skrzydeł i kadłuba laminat — tworzywo sztuczne oparte na bazie szkła włóknistego.

W tym samym okresie, w którym opracowano „Air Tractor” skonstruowany został w zakładach Fletcher Aviation Co. samolot Fu-24 „Utility”. „Utility” jest jednosilnikowym dolnopłatem o konstrukcji całkowicie metalowej. Płat o obrysie prostokątnym i stałym profilu jest trójdzielny i wyposażony został w klapy do lądowania, a jednocześnie zmniejszania

S a m o l o t y	A d o p t o w a n e		S p e c j a l n e					
	Po-2A	Ohio Projekt	An-2	JP-30	L-60 Brygadyr	FU-24 Utility	B-8 Agrikola	p-9
Silnik	—	Continental	ASz	Continental	Praha	Continental	Continental	Lycoming
Typ	M11D	—	21	C-90	Doris-B	E-215	0-470-B	GO-480-B
Moc (KM)	125	115	760	90	210	225	240	270
Wymiary:								
rozpiętość (m)	11,4	8,85	14,23	10,0	13,96	12,80	12,80	12,25
długość (m)	8,15	6,4	11,33	6,0	8,54	9,70	8,35	8,99
wysokość (m)	3,02	—	4,71	2,1	2,72	—	2,51	2,66
powierzchnia nośna m ²	38,6	—	—	18,0	24,3	27,31	23,60	12,10
Ciężary:								
własny (kg)	—	—	—	—	860	966	—	840
w locie (kg)	870	680	5 000	695	1 370	1 675	1 490	1 668
chemikali (kg)	200	282	1 150	250	315	450	750	700
Osiągi:								
prędkość maksymalna (km/h)	125	—	250	140	195	200	198	235
prędkość przelotowa (km/h)	110	—	180	120	187	173	165	200
prędkość minimalna (km/h)	56	70	69	40	55	67	56	60
zasięg (km)	500	—	1 080	700	700	600	350	925
długość startu (m)	—	—	150	80	128	55	170	116
długość lądowania (m)	—	—	—	40	104	—	140	90

prędkości w czasie lotów roboczych. W środkowej części kadłuba umieszczone zostały zbiorniki na nawozy sztuczne względnie środki owadobójcze oraz urządzenie do ich rozpylania. Kabina pilota, osłonięta limuzynką, zapewnia doskonałą widoczność. Na pod samolotu stanowi silnik 6-cylindrowy typu „Continental E-225” o mocy 225 KM. Podwozie stałe jest trójkołowe z kołem przednim. Dla zabezpieczenia samolotu przed korozyjnym działaniem substancji chemicznych pokrycie powleczone zostało specjalną masą plastyczną.

Wyprodukowana obecnie pierwsza seria 100 sztuk przesłana została do Nowej Zelandii. Popyt na ten typ jest ogromny z uwagi na niezmiennie ułatwiony transport, montaż płatowca i silnika. „Utility” złożony i umieszczony w trzech skrzyniach zajmuje 8,2 m³. Jest to czynnik niezmiennie korzystny, zwłaszcza przy eksporcie zamorskim. „Utility” dostarczony na miejsce przeznaczenia umożliwia montaż przy użyciu najprostszymi, zwykłych narzędzi warsztatowych. Montaż przeprowadzić może każdy mechanik — odpada więc koszty opłacenia specjalnie wyszkolonych mechaników lotniczych.

Zagadnienie skonstruowania specjalnych samolotów dla pracy w agrotechnice zadowalające rozwiązanie zostało również w Anglii. W opracowaniu znalazły się jednocześnie dwa samoloty o ściślejszym przeznaczeniu rolniczym.

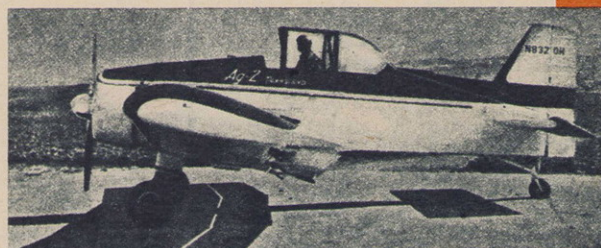
Auster skonstruował samolot B-8 „Agricola”, przeznaczony przede wszystkim dla Nowej Zelandii do rozpylania sztucznych nawozów. Auster „Agricola” jest jednosilnikowym dolnopłatem. Kadłub z rur stalowych pokryty jest płótnem. Płat konstrukcji całkowicie metalowej. Jako napęd zastosowano silnik Continental 0-470-B o mocy 240 KM, który przy ładunku 750 kg umożliwia start z pasa o długości 250 m. Z uwagi na to, że przy opylaniu lot odbywa się na wysokości około 15 m nad ziemią, dużo uwagi poświęcono zapewnieniu dobrej widoczności z kabiny pilota oraz stateczności w locie z małą prędkością. Wzmocniono również specjalnie górną część kadłuba w celu zabezpieczenia pilota w przypadku kapotażu itp. Zbiornik na środki chemiczne umieszczony został poniżej fotela pilota. Załadunek zbiornika chemikaliami dokonywane jest przez otwór wysypowy w górnej części kadłuba. Przewidziana została także możliwość zabierania dodatkowo dwóch pasażerów w zamkniętej kabinie za przewodem wysypowym. Zgodnie z przeznaczeniem zastosowano podwozie o szerokim rozstawie kół. Układ linek sterowniczych znajduje się na zewnątrz samolotu.

Drugim angielskim samolotem, przeznaczonym przede wszystkim dla rolnictwa Nowej Zelandii, jest P-9 konstrukcji Edgara Percival. P-9 jest górnopłatem z zastrzałami, z charakterystycznym „podcięciem” kadłubem. Dzięki takiemu rozwiązaniu uzyskano dobry dostęp do komory ładunkowej, znajdującej się za kabiną pilota. Załadunek nawozów sztucznych, wełny, matych zwierząt hodowlanych itp. odbywa się poprzez osłone otwierane „na bok” (w pierwszej wersji). W nowej wersji pomieszczenie ładunkowe zakryte jest przez osłony otwierane „na boki”, na zewnątrz. W wersji pasażerskiej P-9 może zabrać 6 osób. Zastosowany w nim został silnik Lycoming Go-480-B o mocy 270 KM.

Dla porównania niektórych typów specjalnych samolotów rolniczych zostały ich ważniejsze dane charakterystyczne zestawione w tabeli. Jak widzimy z przeglądu, coraz więcej jest na świecie specjalnych konstrukcji samolotów rolniczych. Jest tak dlatego, że korzyści wypływające z zastosowania specjalnych samolotów rolniczych są już obecnie bezsporne.

W Polsce, gdzie zagadnienie zwiększenia produkcji rolnej stało się jednym z najpilniejszych zadań gospodarczych na najbliższe lata, sprawa szerokiego użycia specjalnych samolotów rolniczych jest nie mniej aktualna niż w innych krajach.

Nakłada to na polskich konstruktorów i polski przemysł lotniczy obowiązek zajęcia się — i to jak najszybciej — pracami nad polskim specjalnym samolotem gospodarczym. Nie możemy przecież liczyć, że bez końca stosować będziemy sprzęt latający z importu lub sprzęt adoptowany, przestarzałego już dziś typu.



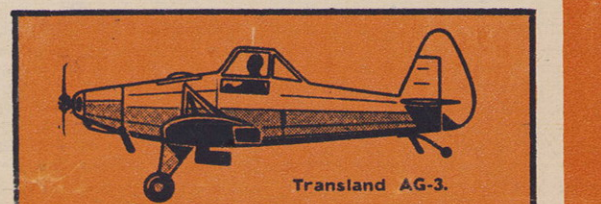
Transland AG-2. Rozpiętość — 12,8 m. Ciężar w locie — 2 246 kg, chemikali — 1 100 kg. Prędkość przelotowa — 160 km/h. Silnik — 450 KM.



Nowy samolot rolniczy USA Boeing (Stearman) NA-75. Silnik — 220—450 KM. Ciężar użyteczny — 600—900 kg. Długość startu — 250 m. Prędkość minimalna — 56 km/h.



Fletcher FU-24 „Utility”.



Transland AG-3.



Larson D-1 „Duster”.



Ohio Project.

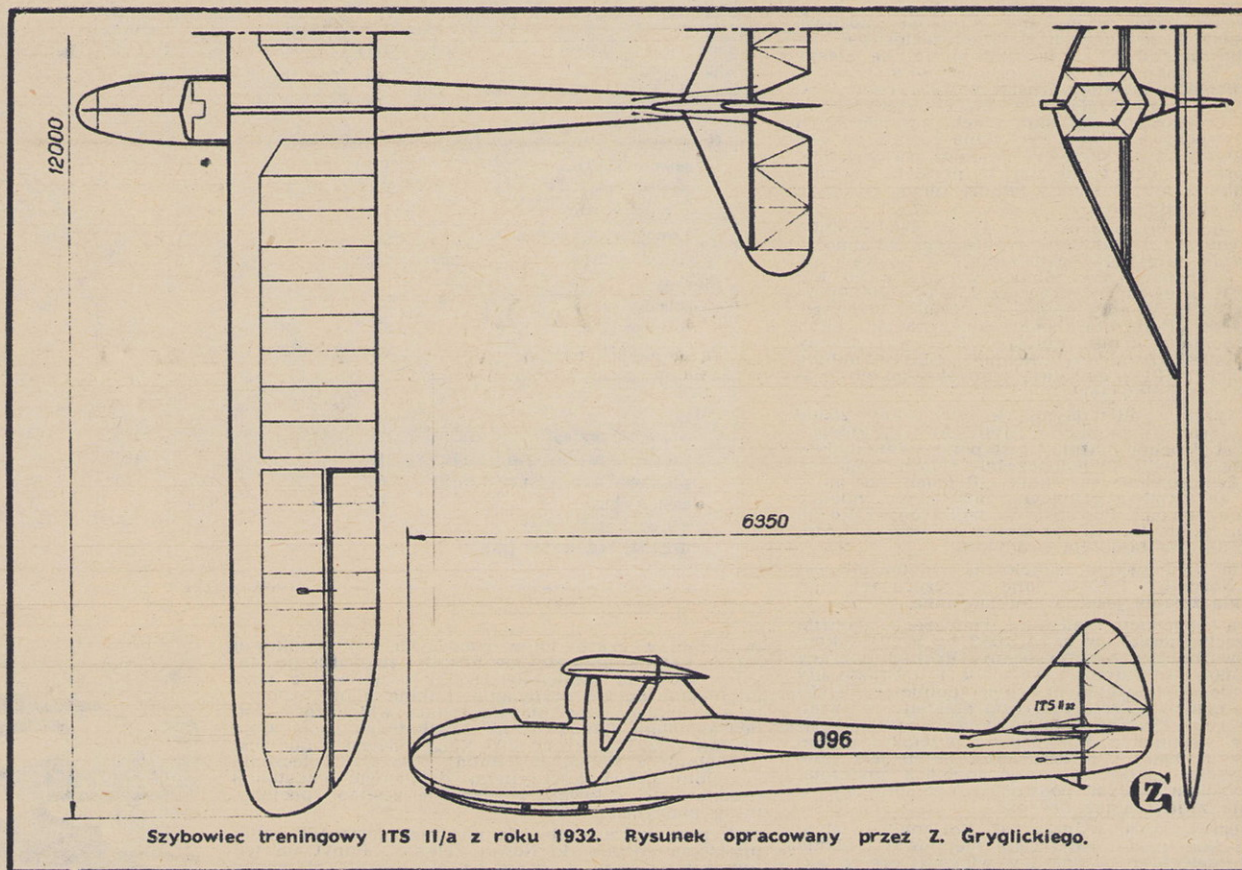
Szybowiec ITS II/a

KRYSTALIZUJĄCE się metody i system szkolenia pilotów szybowcowych wykazały konieczność posiadania szybowca pośredniego między typem szkolnym, a wyczynowym. Konstrukcję tego typu, przystosowaną również do startów za samochodem i samolotem, opracował lwowski Instytut Techniki Szybownictwa. Budowę szybowca wykonali w 1932 roku Warsztaty Związku Awiatycznego Studentów Politechniki Lwowskiej. Szybowiec został oblatany z wynikiem pomyślnym na lotnisku w Skniłowie w lotach na holu za samolotem Hanriot.

Plat szybowca dwudzielny, dwudźwigarowy, zamocowany na wieżycie kadłubowej i usztywniony z każdej strony parą zastrzałów. Pokrycie płata — sklejka i płótno.

Kadłub całkowicie drewniany, pokryty sklejką. W kilku dalszych egzemplarzach kadłub miał na całej długości przekrój sześciokątny. Rysunek przedstawia prototyp szybowca I.T.S. II/a. Miejsce pilota przystosowane do spadochronu plecowego.

Stery i stateczniki — konstrukcji drewnianej. Stery pokryte płótnem, stateczniki — sklejką. Podwozie składało się z płozы drewnianej, a



Szybowiec treningowy ITS II/a z roku 1932. Rysunek opracowany przez Z. Gryglickiego.

mortyzowanej dwoma pierścieniami gumowymi.

Dane szybowca I.T.S. II/a: rozpiętość — 12,0 m, wydłużenie pla-

ta — 10, profil płata — Instytut Aerodynamiczny Politechniki Warszawskiej Nr 192, powierzchnia nośna — 14,4 m², ciężar własny —

105 kg, ciężar w locie — 180 kg, prędkość opadania — 0,82 m/sek, doskonałość — 17,3.

ZDZIŚLAW GRYGLICKI

SZYBOWIEC WYCZYNOWY Mü-22 (NRF)

AKADEMICKI klub lotniczy „Akaflieg” w Monachium, założony w r. 1924, posiada bogate tradycje w dziedzinie konstrukcji szybowców. Już w latach przedwojennych studenci monachijscy opracowali i zbudowali szereg typów szybowców, nieraz będących poważnym czynnikiem postępu w technice szybowcowej. M. in. zespołowi „Akafliegu” przypisują zasługę wprowadzenia w konstrukcjach szybowcowych metalowego szkieletu kadłuba (Mü-10

„Milan” — 1934). Późniejsze konstrukcje „Mü” przyczyniły się do lansowania w szybownictwie idei łatwego montażu i demontażu.

W czasie wojny „Akaflieg” pracował pod kierownictwem A. M. Lippischa nad konstrukcją pierwszego niemieckiego samolotu o układzie „delta”. Prototyp, zbudowany w warsztatach klubowych, został po wojnie wywieziony do USA celem poddania go badaniom w tunelu aerodynamicznym i wykorzystania uzyskanych wyników dla późniejszych konstrukcji amerykańskich.

Pierwszym powojennym prototypem, jaki opuścił warsztaty „Akafliegu” w Prien nad jeziorem Chiemsee, jest zbudowany w r. 1954 szybowiec laminarny Mü-22, łączący wysokie osią-

gi ze stosunkowo prostą budową. Wzorem poprzednich typów „Mü” posiada on kadłub o szkielecie spawanym z rurek stalowych, pokryty płótnem. Plat natomiast jest drewniany, jednodźwigarowy, pokryty w całości sklejką. W sylwetce tego szybowca uderza ujemny skos, dwutrapezowy obrys i kropłowe zakończenia skrzydeł oraz usterzenie motylkowe.

Skrzydło posiada profil laminarny NACA 63-618 bez zwirzenia. Cechą szczególną jest zupełny brak hamulec aerodynamicznych, których rolę spełniają częściowo kłapy krokodylowe. Lotki są stosunkowo krótkie i bardzo wąskie. Całkowita powierzchnia lotek wynosi zaledwie 0,89 m².

Kadłub posiada chowane kółko wyposażone w hamulec. Kółko w stanie schowanym jest całkowicie zakryte przez dwie boczne osłony blaszane, które zamykają się samoczynnie, a podczas wysuwania kółka rozchylają się na boki. Rozwiązanie takie (próbowane także u nas w r. 1951 na prototypie „Jaskółki”) budzi pewne zastrzeżenia z uwagi na łatwość uszkodzenia osłon blaszanych przy zetknięciu z trawą i nierównościami terenu.

Usterzenie motylkowe konstrukcji drewnianej posiada stosunkowo niewielkie rozmiary. Profil NACA 0012-0, 825-35. Kąt wzniosu usterzenia jest nastawny na ziemi (w celach doświadczalnych). Usterzenie jest wyposażone w kłapy wyważające. Konstruktorzy przewidzieli również możliwość zastąpienia „motylka” zwyczajnym usterzeniem.

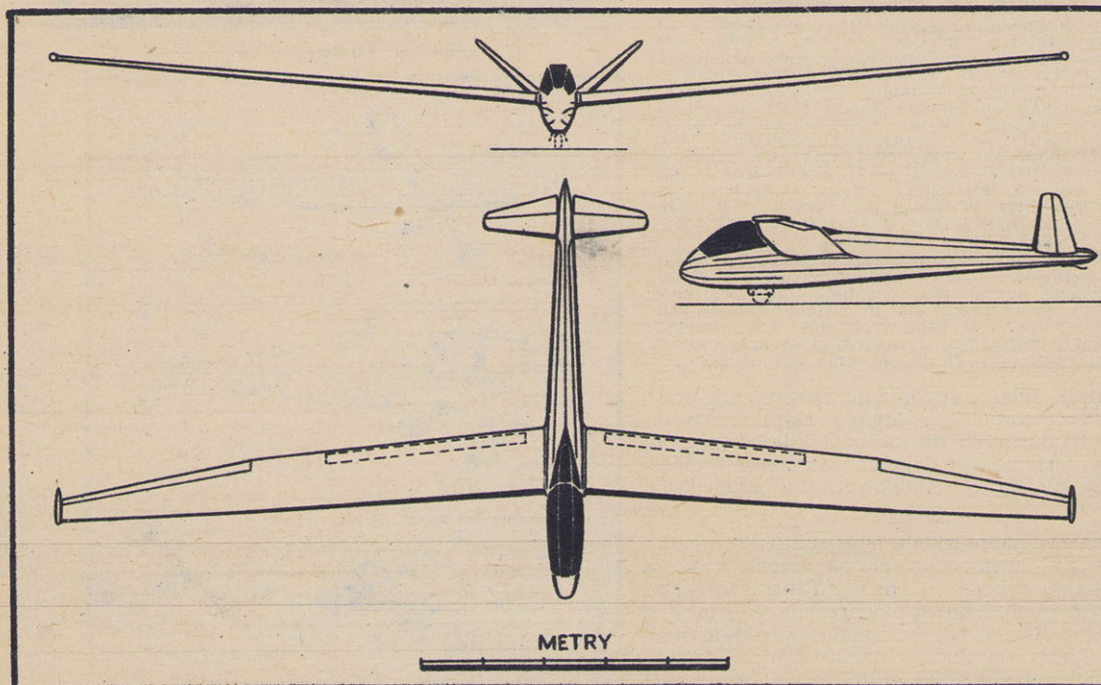
W prototypie zastosowano limuzynę „kanciastą” z rozwijalnymi szyb plexi na szkielecie stalowym. W dalszej ewolucji szybowiec miał otrzymać limuzynę dmuchaną z jednego arkusza.

Mü-22 posiada zaczep przedni i dolny. Na uwagę zasługuje bardzo uproszczony montaż i demontaż tego szybowca oraz jego stosunkowo małe gabaryty w stanie złożonym. Dane techniczne: Rozpiętość — 16,60 m, długość — 6,98 m, max. szerokość kadłuba — 0,61 m, max. przekrój kadłuba — 0,48 m², powierzchnia nośna — 13,54 m², wydłużenie — 20,3, wznios dolnej krawędzi dźwigara — 30°, skos tylniej krawędzi dźwigara — (-50°), ciężar pustego szybowca — 250 kg, ciężar w locie — do 400 kg, obciążenie powierzchni — do 29,5 kg/m², współczynnik obciążenia niszczącego — 12.

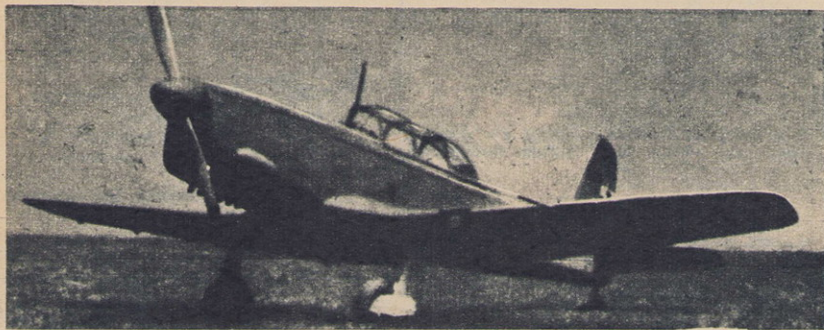
Osiągi nie zostały na razie opublikowane. Szybowiec oblatano 21.11.1954. Stwierdzono poprawne własności pilotażowe, a w szczególności dobrą sterowność poprzeczną, mimo bardzo małych lotek. W głębokich ślizgach odczuwa się niedostateczny efekt steru kierunkowego. Prędkość minimalna z kłapami otwartymi wynosi ok. 50 km/h. Przeciągnięcie w locie prostym powoduje przepadnięcie symetryczne. Przy lekkim zwisie szybowiec przeciągnięty zwala się na skrzydło. Przy większym zwisie wchodzi w korkociąg.

Mü-22 przewidziany jest do lotów wyczynowych i doświadczalnych.

(A. Z.)



Jugosłowiański samolot szkolny Ikarus „Vihor”



NASZ czytelnik Władysław Grabowski z Cieplic zapytuje o samolot Ikarus „Vihor”, którego ilustrowany opis zamieszczamy poniżej.

Na zlecenie Jugosłowiańskich Wojskowych Sił Lotniczych, zaprojektowany został w 1949 r. przez inżynierów Sostaricia i Dabinić'a samolot dwumiejscowy oznaczony jako Typ-213. Typ-213 jest całkowicie metalowym samolotem produkcji krajowej służącym do szkolenia pilotów wojskowych.

Plat — dwudźwigarowy, trójdzielny. Na lewym skrzydle zabudowany jest reflektor do lądowania.

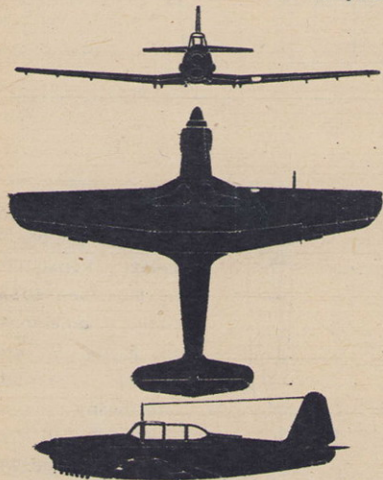
Kadłub konstrukcji półskorupowej o przekroju prostokątnym posiada zaokrąglone narożniki. Kółko ogonowe sprzężone ze sterem kierunkowym, chowane w kadłub w czasie lotu.

Kabina pilotów (w układzie tandem), wyposażona jest w podwójny komplet przyrządów pokładowych, umożliwiających również loty bez widoczności ziemi.

Wersja seryjna otrzymała oznaczenie Typ 522. W odróżnieniu od „213”, typ 522 posiada silnik gwiazdowy o większej mocy, Pratt & Whitney „Wasp” R-1340 (600 KM). Typ 522 wykonał

pierwszy lot w lutym 1955 r. „Vihor” (213) zbudowany został do badań w locie w dwóch egzemplarzach. Pierwszy — posiadał podwozie chowane w skrzydła do tyłu, a drugi — podwozie składane do „wewnątrz”.

Dane samolotu „Vihor” (Typ 213): Silnik — Ranger SGV-770 CBI (450 KM), rozpiętość — 11,0 m, długość — 8,31 m, wysokość — 2,40 m, ciężar własny — 1 826 kg, ciężar w locie — 2 441 kg, prędkość max. — 360 km/h. (P)



ŚWIATOWE REKORDY LOTNICZE

(21)

Prędkość przelotu po trasie trójkąta 100 km

— Irena Kempówna (Polska) na szybowcu „Sep”, na trasie: Kiczera — Równica — Piłsko Kiczera, dnia 10.6.1949

50 km/h

— Anna Samosiadłowa (ZSRR) na szybowcu „A-9” na trasie: Grabczewo — Makarowo — Przemyśl — Grabczewo, dnia 5.8.1952

53,665 km/h

— Ewa Nechay (Polska) na szybowcu „Mucha”, na trasie: Leszno — Rawicz — Gostyń — Leszno, dnia 21.6.1953

57,17 km/h

— Wanda Szemplińska (Polska) na szybowcu „Jaskółka” na trasie: „Leszno — Rawicz — Gostyń — Leszno, dnia 15.5.1954

75,564 km/h

Prędkość przelotu po trasie trójkąta 200 km

— Cvetka Klanenik (Jugosławia) na szybowcu „Weihe” na trasie: Vrsac — Ečka — Omoljica — Vrsac, dnia 6.6.1956

53,859 km/h

ŚWIATOWE REKORDY LOTNICZE

KATEGORIA II — SZYBOWCE WIELOMIEJSCOWE

Długość trasy lotu

— Melk i Buget (Francja) na szybowcu „Castel”, La Montagne Noire, dnia 26.3.1947

16 h 03 min

— M. Choynet-Gohard i Yvette Mezallier (Francja) na szybowcu „Castel Mauboussin”, w Romanin les Alpilles, dnia 22.11.1951

28 h 41 min

— Jacqueline Mathe i M. Garbarino (Francja) na szybowcu „Castel Mauboussin”, w Romanin les Alpilles, dnia 11-12.1.1954

38 h min

Odległość przelotu otwartego

— Olga Klepkowa i W. Bordina (ZSRR) na szybowcu „Stacha-

nowiec”, na trasie: Tuła — Konotop, dnia 19.6.1940

443,714 km

Odległość przelotu docelowego — L. Wielkosielska i M. Zawłotwa (ZSRR) na szybowcu „Stachanowiec”, na trasie: Tuła — Lipieck, dnia 31.7.1939

223,633 km

— Betsy Woodward i Anna Sardes (USA) na szybowcu „Pratt Read”, na trasie: Adelanto (Kalifornia) — Las Vegas (Nevada), dnia 11.7.1952

274,1 km

— Wanda Adamek i Marta Sitar-ska (Polska) na szybowcu „Żuraw”, na trasie: Lisie Kąty — Lublin, dnia 29.5.1953

353,6 km

— Francine Abadie i Jacqueline Trubert (Francja) na szybowcu „Castel 25”, na trasie: La Ferte Alais — Cognac, dnia 16.4.1955

379,713 km

SKRZYDLATA I SIM CZEKA NA ODBIORCÓW

Redakcja zawiadamia wszystkich zainteresowanych Czytelników, że są do natycia pojedyncze egzemplarze tygodnika „Skrzydlatej i Motor” z roku 1952 od nr. 10—45 z wyjątkiem nr. nr. 16, 21, 25, 34,43 oraz „Skrzydlatej Polski” z 1953 r.: nr. nr. 18, 19, 34, 35; 1954 r. od nr. 1—52 z wyjątkiem nr. nr. 7, 30; 1950 r. od 1—52 z wyjątkiem nr. nr. 1, 2, 7, 10, 13, 14, 15, 16; 1956 r. od nr. 1—40 z wyjątkiem nr. nr. 4, 11, 12, 14, 34/35.

Można również otrzymać roczniki „SIM-u” i „Skrzydlatej” z roku 1952. Obydwa po jednakowej cenie — 60 złotych. Należność trzeba przesłać przekazem pocztowym (lub doręczyć osobiście) na adres: Magazyn Wydawnictw Komunikacyjnych w Warszawie, ul. Widok 8. Numer konta niepotrzebny.

Mircea Finescu ponownie mistrzem Rumunii

OD NASZEGO STAŁEGO KORESPONDENTA Z BUKARESZTU

JAK nigdy w przeszłości, mistrzostwa szybowcowe w Rumuńskiej Republice Ludowej zgromadziły w tym roku wyjątkowo dużą liczbę zawodników. Mistrzostwa poprzedzone były eliminacyjnymi zawodami regionalnymi, toteż na starcie w Bukareszcie stanęli piloci najlepszy z najlepszych. Podobnie również można powiedzieć o szybowcach, gdyż o dopuszczeniu poszczególnych typów do mistrzostw decydowało losowanie. W rezultacie — walkę o tytuł mistrzowski rozegrało na czechosłowackich „Sohajach” i rumuńskich „Pescarusach”. Poza tym występował również jeden egzemplarz nowego rumuńskiego szybowca IS-3B. Warto przy tym podkreślić szczęśliwy wybór „Pescarusa”, o czym świadczy fakt, że wśród zawodników, którzy uplasowali się w pierwszej ósemce — sześciu pilotów startowało na tym szybowcu.

Zawody odbyły się w wyjątkowo niekorzystnych warunkach meteorologicznych. Słaby wiatr, zdecydowanie zła widoczność oraz 1 000-metrowy pułap utrudniały loty.

Jako pierwszą konkurencję rozegrał przelot docelowy, w której — mimo bardzo ciężkich warunków atmosferycznych — zwycięstwo odniósł Mircea Finescu. W drugiej konkurencji — przelocie docelowo-powrotnym — triumfował młody zawodnik Stefan Dubasow, reprezentant aeroklubu w Timisoarze.

Kilka dni później odbył się przelot prędkościowy po trójkącie 100 km. Na pierwszym miejscu ukończył Mircea Finescu, osiągając średnią prędkość 52 km/h.

Ostatnia konkurencja — przelot otwarty — postawiła zawodników wobec trudnego wyboru. Dokąd lecieć? Na zachód czy na wschód, w kierunku Morza Czarnego? I w tym przelocie doświadczony pilot szybowcowy Mircea Finescu wyszedł zwycięsko, uzyskując jednakową ilość punktów z Władimirem Pislaru. Przelecieli oni z Bukaresztu do wybrzeża Morza Czarnego — 199 km.

W czasie tego ostatniego egzaminu rumuńskich pilotów szybowcowych miał miejsce pewien nieprzewidziany epizod. Pilotka Antoaneta Stefanescu wybrała również trasę na wschód. Nad Dunajem, na wysokości 2 000 m, wchłonęła ją chmu-

ra burzowa. Po 3-godzinnych locie, prawie bez przerwy w chmurach, Antoaneta Stefanescu zdołała przezwyciężyć silny wiatr i wylądować w Cernowo, niedaleko miasta Warna w Bułgarskiej Republice Ludowej. Ustaliła ona w ten sposób nowy krajowy rekord kobiecy w przelocie otwartym (202 km). Konkurencji nie zaliczono jej jednak, bowiem zgodnie z regulaminem wszystkie przeloty mogły się odbywać tylko w granicach kraju.

Mistrzem szybowcowym na rok 1956 został ponownie Mircea Finescu. Zastałem go w chwili wypoczynku i poprosiłem o kilka słów dla Czytelników „Skrzydlatej Polski”.

— Jakże macie zdanie o tegorocznych mistrzostwach?

— Nie spodziewałem się większych osiągnięć we wrześniu, ponieważ nasz „sezon” słabnie wraz z promieniami słonecznymi. A mimo to wyczynów było sporo. Nie chodzi tu o jakieś długodystansowe przeloty, czy duże prędkości. Biorąc jednak pod uwagę fakt, że większość startujących w mistrzostwach to młodzi piloci szybowcowi — uzyskane wyniki należy uznać za bardzo dobre.

— Czy szybowiec rumuński IS-3B zdał egzamin w czasie mistrzostw?

— Znowu zostałem mistrzem szybowcowym — zastanawia się Mircea Finescu po zakończeniu zawodów. — Była to jednak ciężka walka.

— Pilot Reinhold Zibula, który latał na tym szybowcu, miał bardzo trudne zadanie. IS-3B jest szybowcem szybkim, przystosowanym do lotów w korzystnych warunkach meteorologicznych. Mimo zdecydowanie złych warunków w czasie mistrzostw wykazał on dobre właściwości. IS-3B przedstawia oryginalną konstrukcję. Przedłużeniem kabiny, zamiast klasycznego kadłuba, jest rura metalowa. Przypomina on szybowiec IS-3, na którym zwyciężyłem w konkurencji prędkościowej w czasie międzynarodowych zawodów w Lesznie.

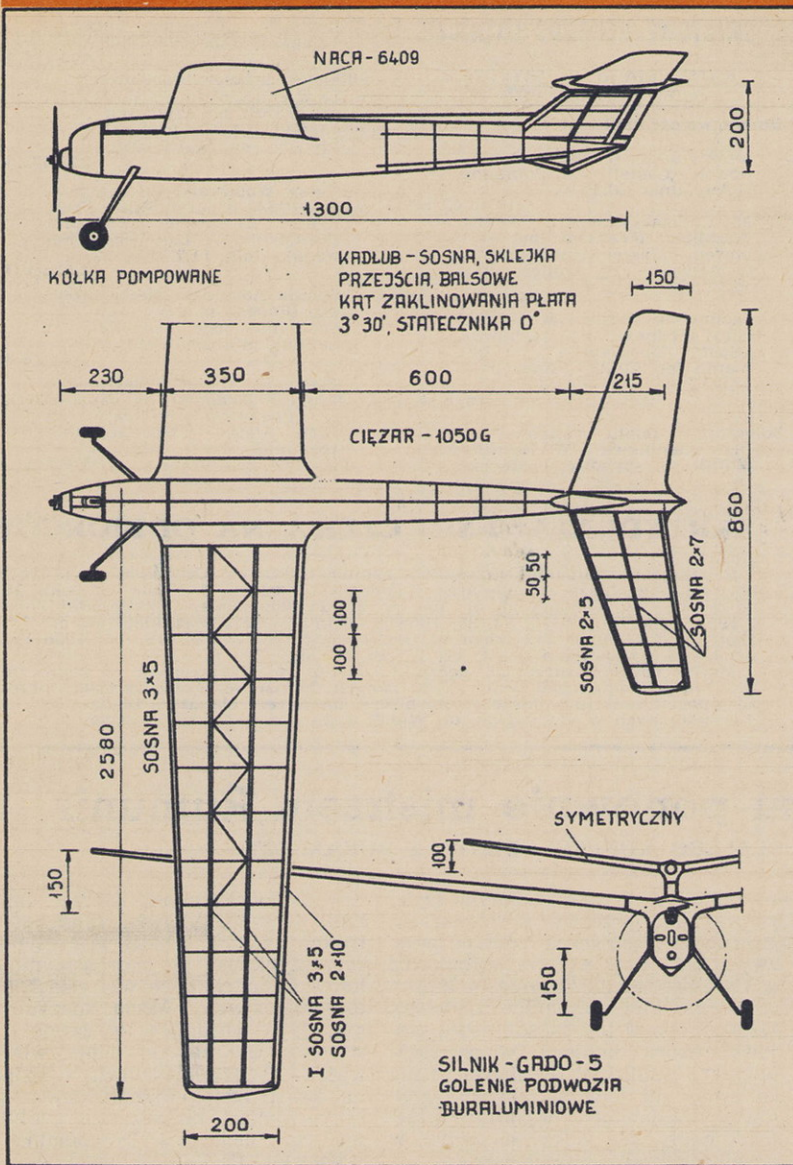
— Czy wspominacie czasem zawody w Lesznie?

— Ilekroć biorę udział w zawodach, — odpowiedział Mircea Finescu — przypominam sobie wszystko co miało miejsce w Lesznie. Ciągłe robienie porównań, gdyż wszystko tam było doskonałe. Pragnę skorzystać z okazji i pogratulować Marianowi Gorzelakowi zdobytego 3 miejsca na mistrzostwach świata we Francji. Będę szczęśliwy, kiedy znowu spotkamy się wszyscy, aby zmierzyć swe siły. Polskim pilotom szybowcowym zasyłam serdeczne, przyjacielskie pozdrowienia.

ION VALERIU POPA

tłum.: mgr Antoni Mraczek





"ORION" - MODEL SILNIKOWY

konstr. Franciszek Czujkiewicz i Bogumił Wopiński

MODEL zbudowany jest z przeznaczeniem do zdalnego sterowania i miał utrzymać aparatę jednokanałową (sterowanie sterem kierunkowym). W lipcu bieżącego roku wykonał pierwsze loty bez aparatury na lotnisku Gocław, wykazując dobre własności lotne. Czas lotu przy 40 sek. pracy silnika — 180 sek. Model posiada przestarzały silnik „Gado” 5 cm³, dający około 3—4 tysiące obr./min. Minimalny nadmiar mocy uniemożliwia szybki start. Model posiada zbiornik paliwa o pojemność 100 cm³. Ze względu na znaczny ciężar konstrukcji opracowano bardzo starannie amortyzację podwozia. Gołeniska podwozia, wykonane z prętów duralowych, zamocowane są w specjalnych okuciach z duralu. Właściwą pracę amortyzatora spełniają dwie sprężyny z drutu stalowego, średnicy 1,5 mm, pracujące na rozciąganie. Koła pompowane średnicy 60 mm.

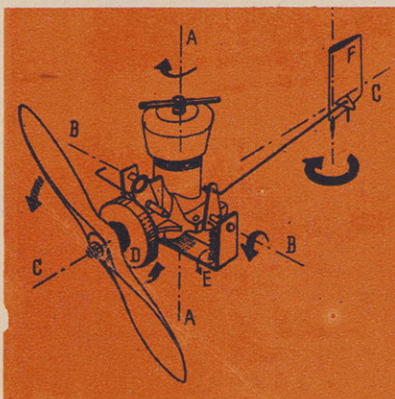
Skrzydła, konstrukcji sklejkowo-sosnowej, posiadają dwa dźwigary skrzynekowe. Mocowane są do kadłuba na specjalnych okuciach-zatrzaśkach, które je samoczynnie zwalniają w wypadku twardych lądowań. Skrzydła posiadają zwężenie geometryczne i aerodynamiczne. Kryte są papierem „Sulfit” i dwukrotnie celonowane. Statecznik poziomy zamocowany jest do kadłuba pasmem gumy. Cały model, dla lepszej widoczności, malowany lakierem nitro na kolor czerwony.

Na marginesie — mały apel do naszych władz modelarskich: Uruchomcie w imię rozwoju tej interesującej gałęzi modelarstwa produkcję silników większej pojemności z przeznaczeniem do modeli zdalnie sterowanych!

Stanisław Grabowski

Pałac Młodzieży — Warszawa

Małe lotnictwo za granicą



Prosty „autopilot” kursu, opracowany przez modelarzy angielskich: D — wirująca tarcza giroskopu (średnica — 40 mm, ciężar — 50 G) osadzona na wale silnika, E — sprężyna centrująca, F — ster kierunkowy, B-B — wahliwe zawieszenie silnika (łożo duralowe). Oś A-A, B-B i C-C — równoległe do odpowiednich osi obrotu modelu przechodzących przez jego środek ciężkości. Opisane urządzenie w pełni zastępuje dotychczas stosowane złożone systemy samoczynnego sterowania modelem i zostało wypróbowane w locie.

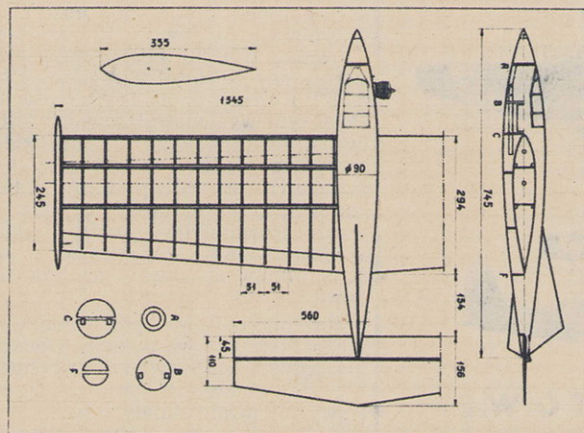
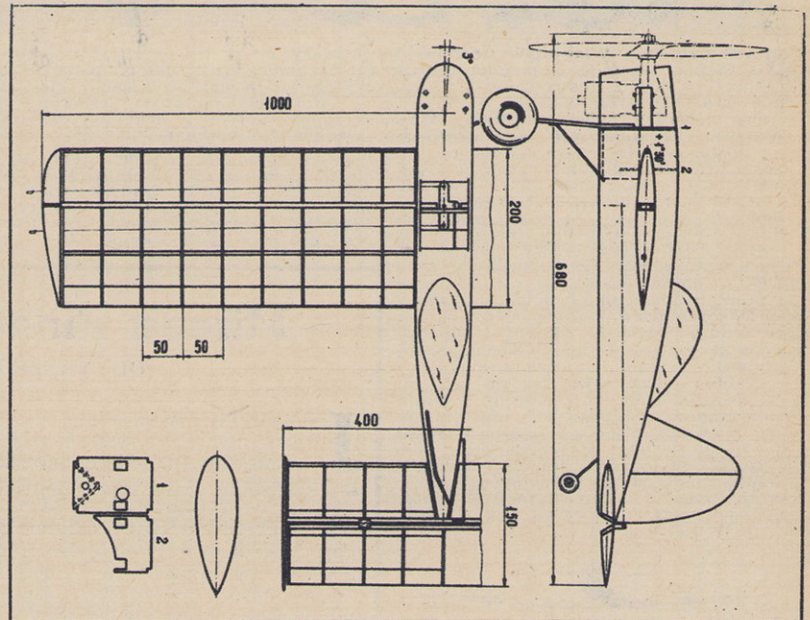
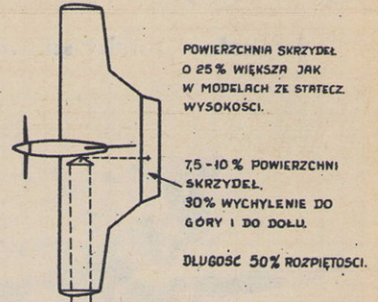
* 19 sierpnia br. Władimir Wasilczenko ustanowił w Charkowie rekord ZSRR w kategorii modeli szybkich na uwięzi z silnikiem do 2,5 cm³ wynikiem — 147,542 km/h. W tym samym dniu Oleg Gajewski uzyskał modelem szybkim na uwięzi (silnik 10 cm³) rekordowy wynik — 203,291 km/h. (W)

AKROBACYJNE MODELE NA UWIEZI • 4 •

Kończąc cykl, podajemy kilka planów zagranicznych modeli akrobacyjnych, które mogą być przykładami rozwiązań konstrukcyjnych dla naszych modelarzy.

Z prawej: proporcje modelu akrobacyjnego na uwięzi o układzie bezogonowym.

Poniżej: włoski model akrobacyjny na uwięzi na silnik o pojemności od 5 do 10 cm³.

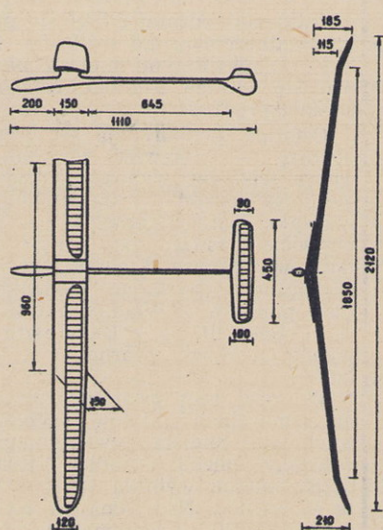


Z lewej: model akrobacyjny na uwięzi konstrukcji W. Musciano (USA). Silnik o pojemności od 5 do 10 cm³. Kształt kadłuba wzorowany na współczesnych samolotach naddźwiękowych.

Zwycięski szybowiec z mistrzostw NRD

SZYBOWIEC A-2 konstrukcji Horsta Schulze (Schönhausen), mistrza NRD na rok 1956. Schulze jest autorem ostatnio wydanej w NRD broszury pt. „Aerodynamika i model latający”, zawierającej ciekawe materiały do obliczania szybowców A-2.

Dane techniczne zwycięskiego modelu: powierzchnia skrzydeł — 29,80 dm², profil — ZFK 7406 (własny), wydłużenie — 15, powierzchnia statecznika poziomego — 417, ciężar — 460 g, obciążenie jednostkowe — 13,6 G/dm².





Balonem W NIEZNANE

FRANCISZEK JANIK

(4)

Zameldował telefonicznie do władz bezpieczeństwa o naszym przybyciu i zajął się nami. Kazał żonie rozpaść ognisko, syna posłał do spółdzielni po cukier, herbatniki, biały chleb i częstował wszystkim co miał w domu.

Gdy się posilkiliśmy, dał nam świeżą bieliznę i ubranie. W tym czasie nasze ubrania suszyły się przy ognisku. Cała wieś zbiegła się do soltysa, by nas oglądać. Ale nikt nie śmiał wejść do izby, więc zaglądano przez okna i uchylone drzwi. Dwóm rzeczom ogromnie się dziwiłem. Po pierwsze: w takim odludziu i tak marnej wiosce jest telefon, po drugie — soltys na nasze zapytanie jak daleko stąd do Warszawy podał nam współrzędne geograficzne swojej wsi. No, pomyślałem sobie, nie wielu jest warszawiaków, którzy znają szerokość i długość geograficzną naszej stolicy.

Byliśmy piekielnie zmęczeni i poprosiliśmy, aby nam wskazał gdzie możemy się przespać. Oczywiście, odstąpił nam swoje łóżko. Zapadliśmy w kamienny sen. Przed zmierzchem przebudziłem się i zauważyłem w oknach splaszczone nosy przyciśnięte do szyb. To tłum oblegał chatę i oglądał nas tak, jak się ogląda cudaczne zwierzęta w ZOO. Zbudzono nas na kolację. Soltys oświadczył, że na jutro rano kazał zebrać ludzi z dwóch wsi na poszukiwanie balonu. Przedstawiciele tych poszukiwaczy czekali na nas w drugiej izbie. Po kolacji wyszliśmy do nich, aby im wytłumaczyć gdzie lądowaliśmy. Podziwiali nas, że nie znając drogi nie potopiliśmy się w bagnach.

Nazajutrz, w środę rano, zebrał się tłum mężczyzn i kobiet. Była ładna pogoda. Soltys podzielił ludzi na 5 grup, z których każda miała swojego komendanta. Objaśnił wszystkim gdzie mniej więcej trzeba szukać balonu i jak dać sygnał o jego odnalezieniu. Około godziny 9 wyruszyliśmy w drogę. Dano nam specjalne, plecione z kory trepki, strasznie szerokie — podobne do kaczyczych łap, w których można łatwiej chodzić po mokradłach. Inni ludzie z wyprawy również mieli na nogach te „kacze łapy“. Około godziny 11 usłyszeliśmy gwizdek i głos rogu. Na horyzoncie wśród karłowatych sosenek wskazano nam białoczerwony sztandar. Wszystkie grupy skierowały się w tę stronę. Okazało się, że tubylcy niezależnie od wyposażenia się na wyprawę w „kacze łapy“, znali również „przejścia“ wśród bagien, nie tonęli tak jak my dnia poprzedniego.

Balon odnalazła grupa prowadzona osobiście przez naszego soltysa. Ludzie ci zrobili maszt z sosen i na szczycie tego masztu powiesili nasz proporczyk. Zwróciłem uwagę jednemu z grupy, że kolor biały winien być na górze, a czerwony na dole. Ten odrzekł z przekonaniem, że „kрасne“ musi być zawsze na górze. Skoro zebrały się już wszystkie grupy, zarządzono odpoczynek. Posiadali wszyscy na powłoce balonu i zaczęto się posilać. Pokazało się słońce. W pewnej chwili zauważyliśmy grupę kilku ludzi zbliżających się do nas. Był to oficer NKWD i sekretarz partii z rejonu (starostwa), których przyprowadziło trzech gospodarzy. Przybyli, by nacalnie stwierdzić fakt lądowania balonu. Przedstawiliśmy się nawzajem i zaczęła się narada.

Mimo wysiłku kilkudziesięciu ludzi nie było mowy o wyniesieniu powłoki. Postanowiono więc pozostawić powłokę na miejscu, aż do nastania mrozów, gdy moczarz zamara, a wynieść tylko sieć, koszyk, kłapy i instrumenty, z których najważniejszym był zapłombowany barograf, mapy i inne drobiazgi. Powrót był uciążliwy. Ludzie obciążeni, mimo „kaczyczych łap“, zapadali się często i jeden drugiemu pomagał przy wydobyciu się z błota. Wyprawa uroczyła na godzinę 14 do wsi, gdzie rozpostarto sieć i inne części balonu celem przesuszenia. Podziękowaliśmy serdecznie wszystkim za pomoc i posłaliśmy do soltysa na obiad.

Wówczas to, idąc przez wieś zauważyłem, że wszystkie domy drewniane, kryte strzechą, są jednopiętrowe. Właściwe mieszkania są na piętrze, a parter stanowiły wozownie, stodoły i szo-py. Na moje zapytanie, dlaczego tu tak budują

domy, odpowiedziano mi, że w zimie warstwa śniegu sięga ponad 2 metry i cały ten parter znajduje się pod śniegiem.

Pod wieczór pożegnaliśmy miłych gospodarzy i razem z oficerem bezpieczeństwa i sekretarzem partii udaliśmy się w drogę do starostwa w Czaro-ziero, odległego o 95 km. Podróż tę odbywa-liśmy na dwóch wózkach dwukołowych z budą jak w naszych dorożkach. Resztki balonu wioził osobny wóz. Noc ciemna, padał deszcz, droga była wyłożona dyłami. Podziwiałem instynkt ko-ni, które nie potykały się na okrągłych balach ułożonych w poprzek drogi, mimo, że wiele ich już brakowało. Po kilku godzinach zajechaliśmy do szkoły w jakiejś wiosce.

Nauczyciel, kierownik szkoły i jego żona przy-jęli nas bardzo gościnnie. Pokazywano nam kla-sę (jedyną), podręczniki i pomoce naukowe.



Urządzenie szkoły było prymitywne, ale zwa-żywszy, że wsie liczą tam po kilkudziesięciu mieszkańców, podziwiałem ten postęp. Przecież na pewno za Rosji carskiej szkół tutaj nie by-ło i wszyscy mieszkańcy byli analfabetami. Mó-wilem później do Hynka: Musisz przyznać, że jednak bolszewicy dbają o oświatę.

Cały następny dzień (czwartek) byliśmy w dro-dze. Co kilka godzin zmieniano konie w zaprzę-gu. Na obiad zatrzymaliśmy się znów w szkole. Pod wieczór zajechaliśmy wreszcie do Czaro-ziera. Ulokowano nas w nowowyprowadzonym Do-mu Ludowym. Był to obszerny budynek dREW-niany, jeszcze nie wykończony. Opieką otoczył nas towarzyszący nam od miejsca lądowania se-kretarz partii.

Przed wszystkim udaliśmy się na pocztę, by nadać telegram do ARP o naszym lądowaniu. Sekretarz partii zawiadomił aeroklub w Mo-skowie. Tu dowiedzieliśmy się, że w okolicy lądował drugi balon polski — my jednak lądowa-liśmy dalej. Ale mało to pociecha, bo nie wia-domo, gdzie lądował najgroźniejszy nasz kon-kurent, Belg Ernest Demuyter. Na pocztę za-gadnął nas po polsku pewien skromny oby-wa-tel. Okazało się, że to warszawiak, syn kupca z ulicy Wroniej. Wypytywał o Warszawę, ale ponieważ nasza rozmowa zwracała uwagę obec-nych, niechętnie ją podtrzymywaliśmy. Wkrót-ce zgotowano nam wspaniałą kolację i nawet za-proszono gości na zabawę taneczną urządzoną na naszą cześć. Kolacja była suta i z wódką, a potrawy bardzo tłuste. Rozchorowałem się na żołądek i nie mogłem brać udziału w zabawie.

Nazajutrz (piątek) byliśmy przyjęci przez ko-mendanta rejonu. W dużej sali przy stole sie-dzieli kierownicy różnych resortów. Nas posa-dzono na końcu stołu pokrytego czerwonym suk-nem, co na mnie zrobiło duże wrażenie, gdyż u nas przyzwyczajony byłym do sukna zielone-go. Po kilkunastu minutach wszedł na salę ko-mendant (odpowiednik naszego przedwojennego starosty). Oficjalna rozmowa nie trwała długo. Zaprosił nas na obiad i zapowiedział, że jutro odleciemy samolotem do stacji kolejowej. Obiad był uroczysty, w towarzystwie wszystkich miej-

scowych urzędników. W międzyczasie zawiado-miono Hynka, że jest do niego telefon na poc-zcie. Był to Burzyński, który telefonował z Pie-czeńska. Nie wiadomo było nic o trzeciej pol-skiej załodze — Januszu i Brenku. Dowiedzie-liśmy się jednocześnie przez radio, że Demuyter lądował za Moskwą, czyli na wschód od nas. Wobec tego postanowiłem przeliczyć naszą od-ległość od Warszawy po wielkim kole, czyli po ortodromie zgodnie z regulaminem — i dokoń-czyć w dzienniku trasę lotu. Długość drogi po trasie wynosiła 1680 km. Odległość nie najgor-sza, ale wyczuwałem, że Demuyter zalecał da-lej.

W sobotę rano przyszedł do nas młody zawiad-owca portu lotniczego i oznajmił, że samolot już czeka. Port lotniczy stanowiła budka z ma-sztem, na którym powiewała „kicha“. Ubierając się zauważyłem kątem oka, że zawiadowca por-tu dał znak naszemu opiekunowi, aby nas zre-widował czy nie mamy broni. Sekretarz partii dał mu jednak znak głową, że to jest zbędne. Pożegnaliśmy się serdecznie z naszymi gospo-darzami, dziękując im za gościnne przyjęcie i udaliśmy się na lotnisko, a właściwie lądowi-sko odległe o paręset metrów, gdzie stał na wol-nych obrotach „kukurużnik“, a obok może dwu-dziestoletni pilot. Foteli i pasów nie było — po-sadzono nas na paczkach poczty.

Z początku pokpiwałem sobie w duchu z te-go prymitywu. Zawiadowca dał znak startu i oczami wskazał chmury. Zrozumiałem o co chodzi i zaraz się o tym przekonałem. Samolot po paru minutach znajdował się w gęstej mgle. I tu zacząłem podziwiać, że piloci wojskowi ma-ją wspaniały trening wożąc pocztę wśród tych błot, gdzie dojechać trudno i że nie trzeba wca-le bogatych portów, aby utrzymać komunikację lotniczą w okolicach mało dostępnych i wresz-cie podziwiałem samego pilota, który bez radia, bez sztucznego horyzontu, tylko na zakrętomi-er, busolę i kulkę chyłtomierza leciał w chmurach. Po upływie niecałej pół godziny zredukował obroty i zaczął schodzić.

Po wyjściu z chmur rozglądałem się za lotni-skiem i nic nie widzę, a tu samolot ląduje na ściernisku. Podbiega kilku ludzi, zabierają pacz-ki i przekazują pilotowi listy. Po paru minutach jesteśmy znów w chmurach, po czym lądujemy na lotnisku, gdzie widnieją hangary i budynek portowy. Serdecznie zaproszono nas do bufetu, podano różne smakołyki i zachęcano do jedze-nia. Zastępca zawiadowcy portu, były baloniarz, uypytywał nas o różne szczegóły i był nam bar-dzo życzliwy. Gdy się dowiedział, że nie mamy ucale rubli na bilet kolejowy, zaofiarował się sam nas odprowadzić na dworzec. Odwioził nas „Fordem“ do promu, a po przeprawie przez rzekę tym samym „Fordem“ odwioził nas na sta-cję. Tu kupił bilety do Leningradu za swoje pie-niądże i wsadził nas do pociągu. Poprosiliśmy go o adres, aby móc zwrócić mu dług.

W Leningradzie byliśmy rano w niedzielę. Chcieliśmy na dworcu wynająć taksówkę, ale było ich tylko kilka i zostały wnet rozchwyta-ne. Dorożek konnych było sporo, ale na razie nie mieliśmy pieniędzy. Wsiadliśmy do tram-waju jadącego na „Niewski Prospekt“. Tu zau-ważyłem, że żołnierze nie biorą tak człobitnie do dachu oficerom, jak u nas i że obok oficera może siedzieć prosty żołnierz. Hynek wręczył konduktorce dolara, bo innych pieniędzy nie mieliśmy. Nie chciała przyjąć, ale za namową „publiki“, że to przecież po oficjalnym kursie — wydała nam dwa bilety i 10 kopiejek.

Nie znaleźliśmy adresu naszego konsulatu i do-piero w konsulacie szwedzkim poinformowano mnie, gdzie się mamy udać. Konsul był jeszcze w łóżku; godzina 7 rano i niedziela. Przyjął nas bardzo gościnnie — wypożyczył swoją bieliznę, a mnie buty, bo te które dostałem od soltysa nie nadawały się do apartamentów konsulatu. Po kąpieli, ogoleniu się i oczyszczeniu naszych ubrań zasiadliśmy do śniadania. Potem obwoził nas swoim samochodem po mieście.

Do konsulatu nadeszło zaproszenie na bankiet urządzony przez aeroklub w Moskwie. Burzyń-ski pojechał, ale nam pilno było wracać do co-dziennej pracy i przegapiliśmy jedyną okazję zo-baczenia stolicy ZSRR. O Januszu jeszcze nie było wiadomości, co nas niezmiennie martwiło, bo znaliśmy własne przygody. Z Leningradu wy-jechaliśmy w poniedziałek wieczorem do War-szawy. Tu zgotowano nam serdeczną owację na Dworcu Wschodnim.

Pieniądże za bilety do Leningradu zwrócił uczynnemu zastępcy zawiadowcy portu konsul, a powłoka balonu została odesłana podczas zimy. W zawodach tych zwyciężył Demuyter, Janusz zdobył drugie miejsce, a nam przypadło czwarte.

KONIEC



Z lotu po kraju

Honorowe odznaczenie

Do Rady Samolotowej Główny LPZ, poprzez Zarząd komendanta szkoły szybowcowej w Fordonie (L. dz. 397/56) o przyznaniu honorowej Odznaki Pilota Samolotowego Ob. Czesławowi Zarebskiemu. Nie chcemy wnikać, czy odznaka taka będzie przyznana czy też nie i nie chcąc w niczym obrazić ob. Zarebskiego — chcielibyśmy tylko zapoznać Czytelników z poparciem wniosku przez ZW LPZ Bydgoszcz.

„Ob. Zarebski jako długoletni członek Zarządu Wojewódzkiego LPZ przyczynił się do rozwoju czytelnictwa „Przeglądu Lotniczego” poprzez wprowadzenie i kierowanie ruchem spadochronownictwa na odcinku prenumery, Poza tym wykazuje stałą troskę o rozwój organizacji w podległych jemu placówkach łączności. Mając na uwadze wkład pracy wymienionego w rozwoju naszej organizacji Zarząd Wojewódzki popiera wniosek Rady Aeroklubu o przyznaniu honorowej Odznaki Pilota”.

Osobiście jestem członkiem Związku Wędkarskiego i jak wszyscy wiedzą, kieruję ruchem spadochronownictwa na odcinku prenumery „Sztandar Młodych”. Nie jestem zarozumiały, ale wydaje mi się, że moje władze nadzórne powinny co rychlej wystąpić z wnioskiem o przyznanie mi honorowej odznaki skoczka spadochronowego. (tck.)

NAGRODĘ TYGODNIA

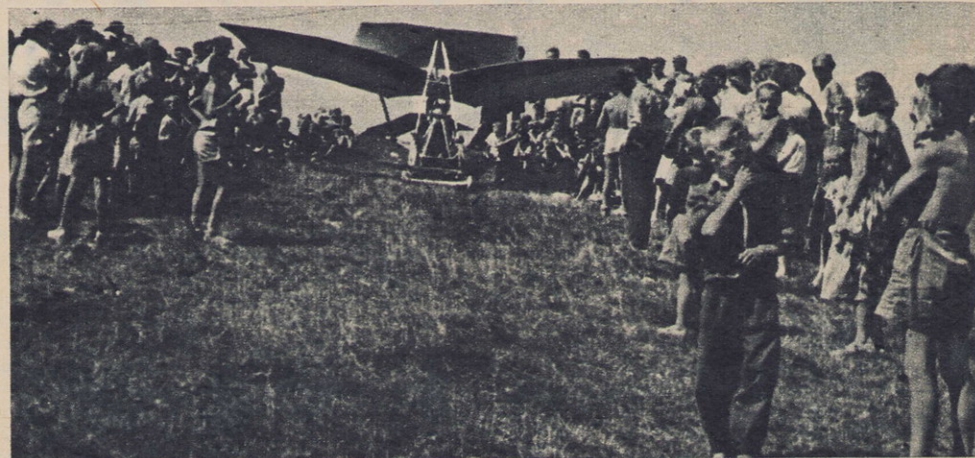
(książkę) otrzymuje ob. Roman Gajos za korespondencję pt. „Nietoperz z Gór Świętokrzyskich”.

„NIETOPERZ” Z GÓR ŚWIĘTOKRZYSKICH

W miejscowości Bieliny (21 km od Kielc) odwiedziliśmy Stanisława Chlewickiego, który zbudował mięśniolot. Jest on wykonany z drewna leszczynowego i jodłowego. Płat górny ruchomy, jednodźwigarowy z kesonem pokrytym fibrą prasowaną. Pozostała część skrzydeł wraz z usterzeniem pokryta płótnem lnianym. Na uwagę zasługuje system napędu mięśniolotu i sterowania. Przez poruszanie drążka oburącz (od siebie i do siebie) zostają wprowadzone w ruch ruchome skrzydła. Ster wysokości poruszany jest pracą nóg, a ster kierunkowy za pomocą dźwigni uruchamianej w międzyczasie prawą ręką. Miejsce dla pilota jest umocowane na specjalnym wiazaniu, w środku ciężkości. Konstruktor wykonał szereg prób na wzgórzach w okolicach Bielin, które jednak nie dały pożądanych rezultatów.

Dane techniczne: rozpiętość — 6,5 m, powierzchnia nośna — 7,25 m², długość — 3,5 m, wysokość — 2,10 m, ciężar własny — 45 kg.

Warto dodać, że S. Chlewicki już w okresie przedwojennym zbudował podobny płatowiec o rozpiętości 9 m, na którym podobno przeleciał odległość około 200 m na wysokości 5 m. Lot ten zakończył się zła-



Jedna z prób wzlotu skrzydłowca Stanisława Chlewickiego. Należy stwierdzić, że fakt opracowania tej konstrukcji przez amatora-samca szeroko spopularyzował lotnictwo wśród okolicznych wsi i osad. Lepiej — niż to czyni dotychczasowa urzędowa propaganda lotnictwa na wsi.

maniem usterzenia i rozbił konstrukcję. Pilot nie odniósł żadnych obrażeń. Na uwagę zasługuje też dom konstruktora, którego szczyt jest bardzo wysoki i przystosowany do budowy wspomnianych mięśniolotów.

W dniu 7 października br. gościliśmy S. Chlewickiego na lotnisku w Masłowie. Przy okazji przeleciał na szybowcu typu „Żuraw”, za co był bardzo wdzięczny. Zapoznał się także z konstrukcją szybowców i samolotów. Przy pożegnaniu zaleciliśmy oostrożność i zaniechanie dokonywania dalszych prób, gdyż konstrukcja „Nieto-

perza” budził ze względu na wytrzymałościowych bardzo

poważne zastrzeżenia.
ROMAN GAJOS

Meldunek ostrowiaków

TRUDNE warunki pracy Aeroklubu Ostrowskiego, spowodowane początkowo pracą na dwóch lotniskach, a następnie na jednym, gdzie trwały jeszcze prace budowlane, odbiły się na szkoleniu lotniczym młodzieży, a tym samym na wykonaniu tegorocznego planu. A mianowicie nie wykonali swoich zadań szybowczy w szkoleniu do klasy II, bo tylko w 71 proc.

Pozostałe sekcje spisały się dużo lepiej: zarówno szkolenie spadochronowe do klasy III, jak plan treningu spadochronowego wykonano w 100 proc. Podobnie sekcja samolotowa zdała doroczny egzamin. Dla ilustracji poda-

ję kilka konkretnych danych, potwierdzających pracę sekcji: w eskadrze I wg programu od 0—25 godzin wykonano 100 proc. planu i szkolenie trwa nadal, tak jak i w eskadrze II i IV; eskadra III wg programu od 0—50 godzin wykonała plan roczny w 100 proc. Aeroklub skierował 16 pilotów do OSŁ, co stanowi 130 proc. planu rocznego.

Poza tym zainteresowano się ostatnio pracą modelarzy. Istniejąca dotychczas modelarnia lotnicza przy ZP LPZ przyłączono do aeroklubu i w jej rozwoju pomagają doświadczeni piloci.

U. P. — Ostrow Wlkp.

W SPRAWIE PRZYSZŁOŚCI LOTNICTWA SPORTOWEGO

MIMO tego, że polskie lotnictwo sportowe przeżyło już wiele i to nie bardzo szczęśliwych reorganizacji, sytuacja w jakiej znajduje się ono w chwili obecnej stawia nas przed koniecznością nowej zmiany organizacyjnej. Wszelkie zło jakie wytworzyło się w dotychczasowej organizacji i pracy lotnictwa sportowego jest dobrze wszystkim znane. Było ono przedmiotem wielu, niestety bezowocnych dyskusji, że bezcelowe byłoby przypominanie tego o czym wszyscy doskonale wiedzą.

Warto jednak przypomnieć ostatnią, najbardziej chyba niekorzystną dla rozwoju lotnictwa sportowego reorganizację jaką było wcielenie Ligi Lotniczej do LPZ oraz skutki jakie ta reorganizacja za sobą pociągnęła. Jest rzeczą zupełnie pewną, że lotnictwo sportowe, mimo, że ma szyld LPZ — faktycznie jednak i organizacyjnie czuje się niezwiązane z tą organizacją, czego dowodem jest ciągła i nieprzerwana „wojna” pomiędzy pionem lotniczym i pozostałymi pionami LPZ na wszystkich szczeblach do ZG włącznie. Jest to objaw bardzo niekorzystny i na pewno nie mógł wpłynąć dodatnio na rozwój lotnictwa sportowego, tym bardziej, że i w samym pionie lotniczym nienajlepiej się dzieje.

Dlatego też należy skończyć z narzekaniami i pokątnymi dyskusjami. Stawiam konkretne wnioski:

1. Lotnictwo sportowe, ze względu na przykre doświadczenia lat ubiegłych oraz charakter i specyfikę efektywnej działalności tej dziedziny sportu, należy bezwzględnie i całkowicie oddzielić i uniezależnić od LPZ, a jako kierowniczą, naczel-

ną i centralną władzę nad wszystkimi ośrodkami lotnictwa sportowego ustanowić ARP, którego zakres działania i kompetencje należy rozszerzyć do właściwego poziomu.

2. Kierownictwo ARP wyłonić należy spośród najbardziej znanych i cenionych działaczy i pracowników lotnictwa cywilnego i sportowego, cieszących się dużym autorytetem i szacunkiem wśród całej kadry lotnictwa sportowego. Z jednym zastrzeżeniem, że byliby to ludzie, którzy nie skompromitowali się w minionym okresie nieudolną działalnością. Ludzi tych powinny wytypować, a następnie wybrać i zatwierdzić jako władze naczelne ARP, poszczególne ośrodki lub zespoły ośrodków lotnictwa sportowego (aerokluby) w formie wyborów.

3. Należy bezwzględnie znieść dotychczasowy praktykowany sposób nazywania ośrodkom lotnictwa sportowego kierownictwa wojskowego w postaci oficerów czynnej służby, którzy — jak wykazały doświadczenia ubiegłych lat — w większości przypadków nie są dobrymi gospodarzami na naszych cywilnych podwórkach.

4. Kierownicy poszczególnych ośrodków lotnictwa sportowego powinni być wybierani przez cały skład osobowy danego ośrodka (jak do władz ARP), spośród własnych pracowników — działaczy lub innych osób, które wg zdania ogółu nadewałyby się na to stanowisko (społecznie lub etatowo) i wyraziłyby na to zgodę.

Należy koniecznie wyłonić faktyczne i czynne, a nie jak dotychczas w wielu przypadkach fikcyjne i nominalne, Rady Aeroklubów oraz radę naczelną ARP — z ludzi,

którzy mogliby zlikwidować zacofanie techniczne i gospodarcze oraz umiejętnie i możliwie jak najszybciej tak pokierować lotnictwem, aby nastąpił jego rozwój.

Przed ARP stoi szereg następujących ważnych zagadnień do rozwiązania:

- Przejęcie na rzecz lotnictwa wszystkich ośrodków jakimi dysponowała LPZ.
- Ustalenie faktycznych potrzeb finansowych, materiałowych i sprzętowych w świetle zadań i możliwości poszczególnych aeroklubów i szkół.
- Stworzenie faktycznej, jednolitej bazy rozwoju technicznego i zapatrzenia lotnictwa sportowego w sprzęt przez ponowne utworzenie Centralnego Studium Samolotów lub przez reorganizację któregoś z istniejących zakładów projektowo-eksperymentalnych oraz nawiązanie kontaktów z konstruktorami zagranicznymi.
- Rozpatrzenie przydatności, perspektywy rozwoju i opłacalności ci produkcji śmigłowców w najbliższej przyszłości.
- Kierownictwo ARP będzie musiało dokładnie przeanalizować perspektywy zastosowania lotnictwa sportowego w poszczególnych gałęziach gospodarki narodowej i pod tym kątem widzenia ustalić działalność i szkolenie w aeroklubach, aby oprócz sportu lotnictwo znalazło wreszcie swoje miejsce i konkretne zadania w budowie socjalistycznego jutra Polski. Dotychczasowy udział pilotów sportowych w istniejącej eskadrze gośpodarzej i lotnictwie sanitarnym jest w porównaniu do ilości wyszkolonych pilotów bardzo znikomy.
- ARP powinien rozpatrzyć wniosek o częściową odpłatność podstawowego szkolenia samolotowego i szybowcowego, tak jak to jest praktykowane np. w szkoleniu samochodowym (a jest ono przecież znacznie tańsze od szkolenia samolotowego). Opłaty te powinny być przystępne, przy czym należy przewidzieć zwolnienie od opłat w niektórych przypadkach.
- Kierownictwo ARP powinno przedyskutować możliwości przeszkol-

enia szerszego ogółu młodzieży w Polsce przez zorganizowanie np. szkolenia dojazdowego (szybowcowego) na lotniskach, lądowiskach, i terenach przygodnych w województwie, na terenie którego znajduje się dany aeroklub. Można w tym celu wykorzystać wiele zlikwidowanych ośrodków szkoleniowych.

- Kierownictwo ARP powinno poddać pod szeroką dyskusję dotychczasowe założenie w planowaniu szkolenia, spadochronownictwa oraz program szkolenia i dokumentację lotną.
- ARP jako naczelną władzę lotnictwa sportowego powinien równocześnie popierać i umożliwiać jak najszerzą inicjatywę podległych sobie aeroklubów i szkół w dziedzinie gospodarczo-finansowej oraz środków zdobywania dodatkowych funduszy przez organizowanie imprez dochodowych, odpłatnych lotów usługowych, a także utworzyć pewien system premiowania prac za właściwą eksploatację sprzętu, która pozwoliłaby na przedłużenie rezerwy, oszczędność materiałów pędnych itp.
- ARP obowiązywałoby tak pokierować polityką kadrową, aby stworzyć pracownikom możliwość stałego i osiadłego życia i pracy bez ciągłej „cyganerii”. Ponadto należałoby stworzyć możliwość jednolitej i estetycznej prezencji (wprowadzenie umundurowania) kadry etatowej z oznaczeniem stopnia i odznak umiejętności lub stanowiska (za fundusze zdobyte własnymi środkami poszczególnych ośrodków).
- ARP obowiązywałoby byby opracować projekt przepisów dotyczących spraw emerytalnych, rentowych i wypadkowych, przedstawić ten projekt do ogólnej dyskusji, a następnie z ewentualnymi poprawkami przedłożyć tę sprawę w postaci wniosku do zatwierdzenia Radzie Państwa. We wniosku tym należy uwzględnić zabezpieczenie materialne starej i już wysłużonej kadry lotnictwa sportowego.
- ARP powinien publikować wszystkie ważniejsze wnioski lub kwestie sporne na łamach prasy lotniczej.

LESŁAW GOŁĘBOWSKI
Pilot — instruktor samolotowy
Aeroklub Głiwicki

RECENZJE

Mgr inż. Kazimierz Głębiński: **WYPOSAŻENIE SAMOLOTU**. Część I — Przyrządy pokładowe i ich zabudowa na samolocie, stron 509 + 1 nrb, rysunków 396, tablic 72, cena 25,05 zł; Część II — Hydrauliczne i pneumatyczne instalacje energetyczne na samolocie, stron 388, rysunków 271, tablic 42, cena 16,30 zł; nakład każdej części: 800 + 75 egzemplarzy; wydrukowane metodą Rota-print; Państwowe Wydawnictwo Naukowe, Łódź — Warszawa 1955 r.

OMAWIANA praca stanowi część skryptu „Wyposażenie samolotu” i zawiera materiał odpowiadający wykładom Autora na Wydziale Lotniczym oraz częściowo — zwłaszcza Część I — na Wydziale Mechaniki Precyzyjnej Politechniki Warszawskiej. Zamieszczony w skrypcie materiał jest rozszerzony w stosunku do wykładanego ze względu na to, że w języku polskim nie ma w ogóle prac na ten temat. Wydana w 1936 r. książka dr inż. J. Pawlikowskiego jest całkowicie wyczerpana i poza tym zupełnie przestarzała. Nieliczne artykuły zamieszczone w naszej prasie technicznej, nie tylko lotniczej, są zawarte w zestawieniu literatury w Części I.

Część I dzieli się na dziesięć rozdziałów. Rozdział I — „Ogólne wiadomości o lotniczych przyrządach pokładowych” — omawia klasyfikację przyrządów pokładowych, warunki pracy i ogólne wymagania stawiane przyrządom pokładowym, błędy wskazań przyrządów pokładowych, jak na przykład rurek Bourdon, membran, mieszków sprężystych, mechanizmów, przekładni itp., jak również szczegóły rozwiązań konstrukcji wspólnych elementów, jak na przykład puszek wskaźników, końcówek, tarcz, wskaźników itp. W rozdziale II — „Przyrządy zespołu napędowego” — objaśniono zasady pomiarów wielkości nieelektrycznych metodami elektrycznymi, pomiarów ciśnienia, temperatur, liczby obrotów, ilości i zużycia paliwa itp., przy czym wskazano schematy przyrządów odpowiedzialnych konstrukcyjnych odpowiednich przyrządów pokładowych: manometrów, termometrów, kontrolerów silnika, obrotomierzy, analizatora spalin, paliwomierzy itp.

Rozdział III — „Przyrządy pilotażowe ciśnieniowe” — zawiera omówienie pomiarów wysokości, prędkości poziomej i pionowej, liczby Macha oraz objaśnienie typowych konstrukcji wysokościomierzy barometrycznych, wariometrów, prędkościomierzy, machometrów, przy czym wskazano urządzenia do kontroli i przeprowadzania prób tych przyrządów pokładowych. W rozdziale IV — „Przyrządy nawigacyjne” — objaśniono własności busoli magnetycznej i ziemskie pole magnetyczne oraz omówiono szczegółowo busole magnetyczne i busole odległościowe. Rozdział V — „Przyrządy giroskopowe” — podaje ogólne własności giroskopu oraz opisuje zakreślonier, sztuczny horyzont, giroskopowy wskaźnik kursu i busole giroskopowe. W rozdziale VI — „Piloty automatyczne” — zawarto omówienie ogólnych zasad działania i zespołów składowych pilota automatycznego, pilotów automata trycznych trójosiowych i stabilizatorów kursu. Rozdział VII — „Przyrządy pokładowe pławocowe i różne” — gromadzi informacje o przyrządach kontroli instalacji pokładowych i wskaźnikach położenia ruchomych elementów samolotu, to jest kłap, podwozia itp., jak również o przyrządach specjalnych, na przykład: przyspieszeniomierzach,

nawigatorach automatycznych, wskaźnikach wysokości kabin szczelnych samolotów wysokościowych: tu podano też nieco danych o najnowszych próbach — na przykład z przyrządami elektronowymi.

W rozdziale VIII — „Zabudowa przyrządów pokładowych na samolocie” — zawarto informacje przydatne zwłaszcza dla konstruktorów samolotów o rozmieszczeniu i zamocowaniu wskaźników przyrządów pokładowych na tablicy, o instalacjach i sposobach zabudowy poszczególnych przyrządów pokładowych oraz o kontroli przyrządów po

kładowych na samolocie. Rozdział IX — „Dane liczbowe” — zawiera zestawienie głównych materiałów stosowanych w budowie przyrządów pokładowych (11 tablic), zestawienie danych dotyczących typowych przyrządów pokładowych (8 tablic), wymiary gabarytowe niektórych typowych zespołów przyrządów pokładowych (5 tablic), dane liczbowe do przeprowadzania kontroli przyrządów pokładowych (10 tablic). Wykaz literatury zamieszczony w zakończeniu tej Części zawiera 24 pozycji. Errata dotyczą tylko niewłaściwego umieszczenia rysunków w stosunku do tekstu.

Część II dzieli się na dziesięć rozdziałów. W rozdziale I — „Ogólne wiadomości o energetycznych instalacjach na samolocie” — pokazano ciekawe i poglądowe porównania instalacji energetycznych różnych rodzajów oraz omówiono zasady działania instalacji hydraulicznej i instalacji pneumatycznej wskazując podstawowe schematy stosowane w konstrukcjach lotniczych. Rozdział II — „Hydraulika instalacji” — zawiera zestawienie własności cieczy stosowanych w instalacji hydraulicznej i podstawowe zależności potrzebne do obliczenia hydraulicznego instalacji, jak na przykład opory przepływu w przewodach rurowych i przez szczeliny oraz zagadnienia uderzenia hydraulicznego, impulsu hydraulicznego itp.

W rozdziale III — „Źródła energii” — omówiono ogólne charakterystyki pomp hydraulicznych i poszczególnych ich rodzaje, jak na przykład pompy żebate, śrubowe, tłokowe, łopatkowe, sprężarki powietrzne oraz zabezpieczenie przed powstaniem hydraulicznych jak i sprężarek powietrznych przed przeciążeniem. Rozdział IV — „Mechanizmy wykonawcze” — zawiera informacje o dźwignikach o ruchu liniowym i ich elementach, jak na przykład uszczelnieniach, zamkach uniemożliwiających toki, tłumiki końcowego ruchu tłoka, itp., o dźwignikach o ruchu obrotowym jak również o silnikach hydraulicznych i pneumatycznych. W rozdziale V — „Urządzenia rozdzielcze” — objaśniono zasady działania rozdzielaczy uruchamianych bezpośrednio i zdalnie instalacji hydraulicznych i pneumatycznych.

Rozdział VI — „Zawory” — dotyczy

zaworów maksymalnych, redukcyjnych, zwrotnych, przełączających i specjalnych. W rozdziale VII — „Różne zespoły instalacji energetycznej” — zawarto omówienia zamków hydraulicznych i mechanicznych, przekładników ciśnieniowych, synchronizatorów ruchu mechanicznych wykonawczych itp. Rozdział VIII — „Elementy sieci instalacji energetycznych” — zawiera omówienia zbiorników, zasobników, filtrów, przewodów sztywnych i giętkich oraz ich połączeń i mocowań w samolocie. W rozdziale IX — „Zastosowanie instalacji energetycznych na samolocie” — podano przykłady instalacji napędu podwozia mechanizacji skrzydła, układów serwowsterowania, napędów zasłon chłodnic, drzwi bombowych itp. W rozdziale X — „Zasady projektowania instalacji energetycznych samolotu” — podano zasady ustalania sił zewnętrznych i wymiarów dźwigników oraz wydatności źródeł energii, obliczeń hydraulicznych, rozmieszczania i zabudowy instalacji na samolocie oraz przeprowadzania prób instalacji. W zakończeniu podano 10 tablic zawierających dane liczbowe dotyczące wymiarów różnych rodzajów uszczelnień gumowych, filtrów, pomp, ciezarów poszczególnych elementów i zespołów oraz przewodów giętkich. Wykaz literatury zawiera 6 pozycji. Erraty nie zamieszczono.

Zestawiony powyżej przegląd materiału zawartego w obydwu częściach — świadczy dotkliwie o przydatności omawianej pracy nie tylko dla studentów Wydziału Lotniczego Politechniki Warszawskiej, lecz także dla pracowników przemysłu lotniczego, zarówno w biurach konstrukcji osprzętu jak i płatowców. Wydanie jej jako skryptu w nakładzie tak skromnym wydaje się po myśku. Praca zasługuje w pełni na wydanie drukiem, w większym nakładzie, dla zaspokojenia potrzeb wszystkich zainteresowanych. Podkreślić przy tym trzeba, że żywotność książki nie zmniejszy się przez wiele lat, dlatego nakład jej musi być odpowiednio ustalony. Duża liczba tablic zawierających dane charakterystyczne i obrysy poszczególnych urządzeń i elementów pozwala na wykorzystywanie omawianego skryptu przy projektowaniu w charakterze

„podręcznego” informatora. Przejrzyste, pomysłowe i poglądowe rysunki i schematy układów i urządzeń ułatwiają scharakteryzowanie zawartego w pracy materiału przy czym trzeba podkreślić ich bardzo staranne wykonanie graficzne. Duża dbałość o prawidłowe mianownictwo poszczególnych elementów i urządzeń przyczyni się do utrwalenia wśród użytkowników skryptu właściwych nazw i określeń przyjętych i stosowanych w technice lotniczej.

Przy skrupulatnym przeglądaniu skryptu znaleźliśmy szereg, drobnych na ogół, błędów, które — właściwie — powinny być wychwycone przez korektę wydawnictwa i ujęte w erracie, na przykład: Km, Kg, Km/h, obr./min., kg/cm², Brigs, Bernouilli, brzą baryto, wy, skrótomierz, ilość zębów, silicony, zmiana skoku śmigła, częstość, pompa przeciwna płytowa itp. Z poważniejszych usterek trzeba wymienić: Część I: rys. I — 36 — błędne wymiary (A); rys. II — 47 — brak końcówki puszki wskaźnika do ciśnienia statycznego (odnośnik 11 nie jest właściwie nazwany); rys. VIII — 13 — nie odpowiada treści zawartej obok (obydwie części amortyzatora są równej wysokości); tabl. VIII — 2 — zły wymiar H, brak oznaczenia typu wybitego na wleńcu części gumowej; rys. VIII — 18 — złe wymiary obramowania tablicy; tabl. IX-C3 — brak wymiaru otworu nawkrętnocujący brak wymiaru otworu na wkręt mocujący. Część II: rys. VIII-13 — nie zgadza się z tekstem; rys. VIII-11 — błąd w schematycznym rysunku złącza rurowego; tabl. VII-5 — brak danych dla średnicy 4 mm; tabl. II-1 — brak danych oleju transformatorowego.

Wskazane usterki dotyczą szczegółów i nie umniejszają w niczym wartości pracy omawianej, której nabycie i wykorzystanie można gorąco polecić wszystkim fachowcom lotniczym w celu pogłębienia posiadanych wiadomości o wyposażeniu samolotu, zaś entuzjastom lotnictwa w celu uzyskania źródłowych i ścisłych pod względem technicznym informacji o zasadach działania i budowy urządzeń osprzętu lotniczego i jego zabudowy na samolocie.

Mgr inż. STANISŁAW MADEYSKI

O Żarze, jego brakach i możliwościach

DOCENIAMY wszyscy w pełni ogrom wysiłku, jaki musieli ponieść społeczeństwo, aby w okresie odbudowy ruin wojennych przez okupanta życia gospodarczego zdobyć się na tak poważną inwestycję jaką jest szkoła na Żarze. Dlatego najwyższy czas, abyśmy mieli z tego ośrodka pełne korzyści. Należy więc pomyśleć o jego dokończeniu. To, co w tej chwili jest rozbudowane i ma charakter staty, a więc budynku, meteo, wyciąg i hangar, to zaledwie początek. Barak mieszkalny, aczkolwiek czysty i starannie kierownictwa szkoły estetycznie wewnątrz urządzony, na dalszą metę nie rozwiązuje problemu mieszkania dla pilotów, już choćby z tej przyczyny, że tylko część pokoiów zaopatrzona jest w plece. Również prowizoryczny hangar na dole i garaż aż się proszą o gruntowny remont lub wybudowanie nowych i większych. Należałoby także pomyśleć o poszerzeniu lądowiska oraz o zlikwidowaniu nadmiernych spadków na trasie wylotu. To są, moim zdaniem, najpilniejsze inwestycje.

Warto by również wypróbować z powrotem próby wykorzystania radia w szynownictwie. Zar doskonale nadaje się do tego rodzaju eksperymentów. A w tej dziedzinie zaoferowanie nasze jest wprost żenujące.

Następnym w kolejności wagi jest problem opracowa-

nia właściwego programu szkoły na cały rok. Specjalnie używam określenia — program, uważając, że termin „plan” w szynownictwie nie powinien mieć zastosowania. Pojęcie „plan” wiąże się nierozdzielnie z zagadnieniami produkcji i ma specyficzne znaczenie. Program roczny dla szkoły powinien być jak najbardziej ogólny. Nie może zawierać rozbięcia na warunki czasowe, przeloty, przewyższenia oznaki itp., a co najwyżej określać przybliżoną ilość godzin do wylotu w roku, wynikającą z posiadanego przez szkołę sprzętu i jej realnych możliwości.

Dotychczas stosowana metoda planowania była z gruntu fałszywa i prowadziła do szeregu wypaczeń. W praktyce sprowadza się to do tego, że o ile szkoła czy aeroklub nie wykonał planu Srebrnych Oznak Szybowcowych, to automatycznie zaczyna się faworyzować tych pilotów, którzy przez zdobycie tych odznak przyniosą klubowi punkty w ramach współzawodnictwa między klubowego. To nie jest zdrowy objaw.

Sezon lotny na Żarze można właściwie podzielić na dwa okresy: 1) od kwietnia do sierpnia i 2) miesiące jesienne. Okres pierwszy powinien być wykorzystany do szkolenia żaglowego i termicznego po III klasie. W miesiącach tych można by

również przeprowadzić Miśtrzostwa Polski Juniorów, o ile mają być one stale rozgrywane na Żarze. Natomiast okres jesieni powinien być stanowczo wykorzystany pod kątem latania na fal. Należałoby zaostreżać kryteria przyjęcia pilotów na turnusy jesienne oraz zapewnić odpowiednie zabezpieczenie techniczne: szybowce, barografy, ubrania futrzane i aparaturę tlenową.

Właściwie niewiadomo dlaczego, ale do tej pory „fala” na Żarze nie była należycie wykorzystana. Użytkowano przewyższenia powyżej 3000 m nawet na „Salamandrach” czy „Komarach” ale nie zorganizowano jakiegokolwiek przemysłowej akcji w tym kierunku. Charakterystyczne dla fali na Żarze jest to że pierwszą załogę występuje bardzo nisko, już nawet 100 m nad szczytem, a nie raz i niżej. W takich warunkach niepotrzebne jest holowanie szybowców za samolotem, a kontakt z falą można nawiązać przy starcie z lin gumowych, i to jest niewątpliwie przewagą Żaru nad Jelenią Górą. Należałoby zastanowić się nad tym i stworzyć wszelkie warunki, które gwarantowałyby pełne wykorzystanie możliwości Żaru również w okresie jesiennym, a przede wszystkim — przedłużać okres lotny na Żarze do końca listopada lub nawet połowy grudnia.

MAREK PAWLUK — pil. szyb.

„SKRZYDLATA POLSKA” — ORGAN AEROKLUBU R.P.
WYDAWCA: P. P. WYDAWNICTWA KOMUNIKACYJNE

REDAGUJE ZESPÓŁ

Redaktor naczelny Jerzy R. Konieczny.

Kolegium redakcyjne: Paweł Elsztein, Tadeusz Malinowski, Jadwiga Sar-nocinska, inż. Janusz Wojciechowski, Jerzy Zarębski (sekretarz redakcji). Opracowanie graficzne Stanisław Kopf.

Adres redakcji: Warszawa 10, ul. Bracka 20a, tel. 6-61-01

Cena pojedynczego numeru 0,70 zł. Warunki prenumeraty: miesięcznie — 2,80 zł; kwartalnie — 8,40 zł; półrocznie — 16,80 zł; rocznie — 32,60 zł.

Zamówienia i przedpłaty na prenumeratę indywidualną przyjmują wszystkie Urzędy Pocztowe oraz listonosze. Prenumerata „Skrzydlatej” na zagranicę wynosi: kwartalnie — 10,90 zł, półrocznie 21,80 zł, rocznie — 43,70 zł. Wpłaty przyjmuje PKWZ „Ruch”, W-wa, ul. Wilcza 46, tel. 86481, konto PKO 1-6-100020. Termin zgłaszania przedpłaty do dnia 10 miesiąca poprzedzającego okres prenumeraty. Rekopisów i ilustracji nie zamawianych Redakcja nie zwraca. Ogłoszenia w tekście redakcyjnym w wymiarach do 50 cm², w cenie 1 zł — za 1 cm², przyjmuje Dział Zbity Wydawnictwa Komunikacyjnych w Warszawie, ul. Kazimierzowska 52, najpóźniej do środka w tygodniu poprzedzającym ukazanie się numeru.

Przedruk dozwolony tylko za podaniem źródła.
Druk. Zakł. Graf. Dom Stowa Polskiego. Zam. 6639/C B 26

ODRZUTOWCEM

po świecie

TUNELE

NADDŹWIĘKOWE W MOSKWIE

Podczas pobytu w Moskwie, z okazji tegorocznego Dnia Lotnictwa ZSRR, grupa oficerów zwiedziła Wojskową Akademię Lotnictwa im. Żukowskiego.

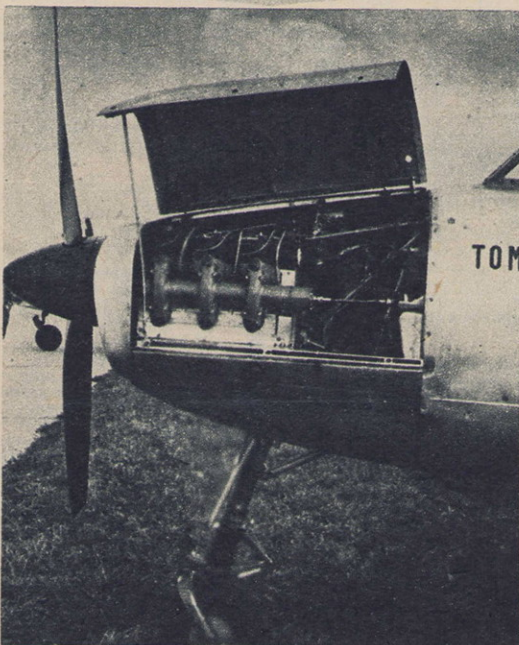
Szczególne zainteresowanie zwiedzających wzbudziła praca tunelu aerodynamicznego dla prędkości naddźwiękowych w zakresie liczby Macha = 3. Goście zostali również poinformowani, że na terenie Akademii znajduje się drugi tunel aerodynamiczny przeznaczony dla prędkości naddźwiękowych o liczbie Macha = 5. (P)

INDYJSKIE LINIE LOTNICZE

„Indian Airlines” posiadają w komunikacji wewnętrznej 8 samolotów brytyjskich typu „Heron”. Łączą one Delhi z Jaipur, Jodhpur, Rajkot, Ahmadabad, Lahore, Agva, Gwalior, Indore i Bombajem.



TOM-8 Uzupełniając opis nowego samolotu CSR podajemy, że ma on silnik 6-cylindrowy Prah „Doris” o mocy startowej 235 KM przy 3 000 obr./min. Zaopatrzony jest w reduktor. Śmigło średnicy 2,4 m. Na zdjęciu niżej — silnik samolotu TOM-8 po zdjęciu osłony bocznej.



LATAJĄCA TURBINA

Po różnych doświadczeniach z „latającymi dywanami” w USA, francuska wytwórnia SNECMA przystąpiła do prób z nowym statkiem powietrznym. Jest to po prostu silnik turbodrzutowy „Atar” ustawiony pionowo na 4-goleńowym podwoziu. Ciąg silnika 2 800 kG, a ciężar 2 500 kG. Na zdjęciu wyżej — próby w locie na rusztowaniu o wysokości 35 m.

Zdjęcia: The Aeroplane, Interavia, Ogoniok, Giorgio Apostolo, Aviation Magazine, Jiri Smola, Austroflug, Ali Nuove i De Havilland Gazette.

SAMOLOT

ATOMOWY PRZYSZŁOŚCI

Znany popularyzator wiedzy prof. dr nauk technicznych G. Pokrowski (ZSRR) prowadząc rozważania na temat samolotów przyszłości (Ogoniok nr 44/56) uważa, iż w przewidywanym czasie przysięgi na odległościach rzędu 10—20 tys. km dominować będzie samolot — zmiennopłat o prędkościach rzędu 2—3 tys. km/h. Wyraża przy tym nadzieję, że w przyszłości uczeni radzieccy zaprzęgą energię atomową do napędu samolotów.

W SKRÓCIE

● 3 września br. śmigłowiec Bell-H. 13 wykonął nad lotniskiem w Oklahoma (USA) lot bez lądowania w czasie 57 h 45 min. (W)

● 1 września br. angielski czterosilnikowy bombowiec odrzutowy Vickers „Valiant” dokonał przelotu międzykontynentalnego z lotniska Lowring (USA) do Marham (W. Brytania) w czasie 6 h 15 min. (W)

● Prezes amerykańskiego towarzystwa „Bell Aircraft Corporation” Faneul oświadczył, że rakietą z ludźmi wyruszy na księżyc w 1917 r. Podał on przy

tym do wiadomości, że w ciągu najbliższych pięciu lat USA przeznacza sumę 1 250 mln. dolarów na badania prowadzone w dziedzinie techniki rakietowej.

Trzecim człowiekiem, który dotychczas dotarł do Bieguna Południowego, jest pilot amerykański George Dutch. Wystartował on z ośrodka badawczego Mc. Murdo Sund, odległego o 800 km od bieguna. Pobyt na biegunie trwał 45 minut. Poprzednikami G. Dutcha byli: Amundsen (1911 r.) oraz R. Scott, którzy dotarli tam drogą lądową. (W)

BALONY W AUSTRII

W roku bieżącym na jednym z placów Wiednia odbył się pierwszy po wojnie wzlot balonu wolnego. Balon ten o pojemności 900 m³ zakupił Aeroklub Austrii w Belgii. Około 50 000 widzów podziwiała start. Balon utrzymał się w powietrzu 1,5 godziny, pokonując odległość 28 km. Załoga składała się z 4-ch osób.



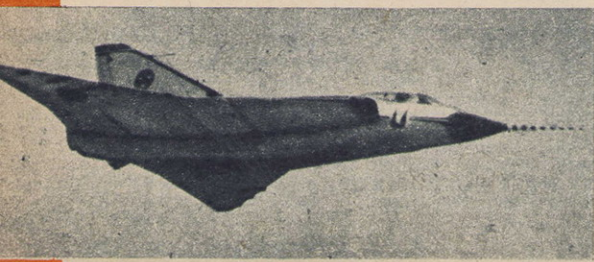
TEGO JESZCZE NIE BYŁO!

„Tropicana Special” — tak nazywa się zespół rewiowy występujący codziennie... na pokładzie samolotu kubańskich linii lotniczych łączących Nowy Jork z Hawaną (zdjęcie obok). Niewątpliwie takie urozmaicenie podróży powietrznego działa zachęcająco na pasażerów samolotu „Cubana de Aviacion”.



PIERWSZA SERYJNA DELTA W SZWECJI

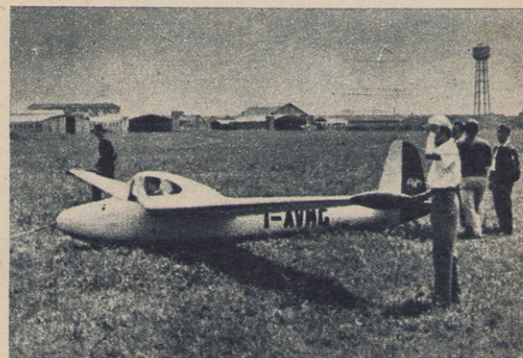
Po wykonaniu szeregu prototypów, poczynając od 1949 roku szwedzka wytwórnia SAAB przystąpiła do produkcji seryjnej samolotu myśliwskiego J-35. Oblatanie nowej delty nastąpiło 5 października br. J-35 ma 2 silniki turboodrzutowe „Avon” o ciągu 4 300 kG. Prędkość maksymalna około 1 600 km/h.



NOWE WŁOSKIE KONSTRUKCJE LOTNICZE

OD NASZEGO WŁOSKIEGO KORESPONDENTA GIORGIO APOSTOLO

Ostatnio stowarzyszenie szybowcowe w Mediolanie (AVM) zbudowało jednomiejscowy szybowiec „Gheppio”. Ma on prędkość optymalną 80 km/h i maksymalną 200 km/h. Znany włoski konstruktor Pasotti opracował trójkołowy samolot sportowy F-9 „Sparviero”. Silnik Continental 240 KM. Prędkość maksymalna 330 km/h, ciężar całkowity 950 kG. Jak wiadomo, inż. Pasotti jest twórcą F. 9 „Falco”, który w br. demonstrowany był na wystawie w Wenecji.



GIORGIO APOSTOLO — Mediolan

Powyżej — „Gheppio”, niżej — F-9 „Sparviero”.

